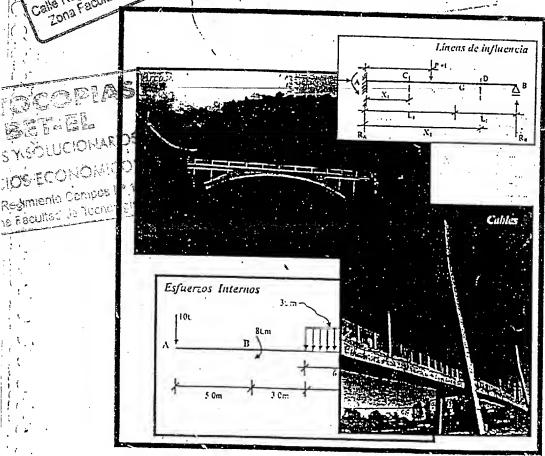
# AMALISIS ESTRUCTURAL

# UN ENFOQUE PRACTICO

-Parte I



Félix Fuentes Lípez Ingeniero Civil

# FOTOCOPIAS BET-EL

# Cuidando Su Economia

## LIBROS Y SOLUCIONARIOS

Realizamos fotocopias e impresiones en blanco/negro y color de buena calidad a precios económicos. Hacemos rebajas a grandes cantidades de copias además recogemos y entregamos en el lugar de trabajo sin costo alguno.

DATOS DEDSONALES

Calle: Regimiento Campos # 155

Zona y la misma Cuadra de la Faculta de Tecnología

Llámanos: 72850138

` <b>L</b>	DAIOS PERSONALES	
NOMBRE Y APELLIDO		
DIRECCION:		
	CELULAR:	
	CARRERA:	
COPPEO		

HORARIO							
Hora	Lunes	Martes	Miércoles	Jueves	Viernes	Sábado	
	, 1				TT T		
			· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·				
,	,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,		Е				
						·	

de áreas y curvas planas, poniendo énfasis de que el estudiante no requiere de conocimientos superiores de las matemáticas.

Igualmente, se proporcionará un "procedimiento para el análisis " al final de muchas secciones del texto con el objeto de proporcionar al estudiante o al usuario una revisión o resumen del material, así como un método lógico y ordenado para seguir en el momento de aplicar la teoria. Como en las ediciones previas, los problemas de ejemplo se resuelven con el método anteriormente descrito a fin de clasificar su aplicación numérica. Se entiende sin embargo, que una vez que el estudiante tenga un amplio conocimiento y dominio de los temas, además tenga un juicio y el auto confianza suficiente, el estudiante podrá desarrollar sus sistemas y procedimientos para resolver problemas que están insertadas al final del texto: Estos son problemas propuestos en pruebas parciales, finales y de segunda instancia.

Finalmente, deseo hacer conocer que la mayor parte de los problemas resueltos y propuestos en este trabajo, muestran situaciones reales mostradas en la práctica de la ingenieria civil; se espera que este realismo estimule el interés de los estudiantes y usuarios, ademas proporcione la habilidad de reducir cualesquiera de tales problemas desde su aplicación física hasta el modelo estructural o representación esquemática sobre los cuales se aplican los principios fundamentales de la estática.

Es así que con el advenimiento de las calculadoras científicas y las computadoras de última generación, los problemas de la estática y sobre todo la resolución de las estructuras son sencillas, no debemos olvidar que, el planteamiento, análisis y diseño de cualquier parte estructural requiere de la comprensión básica de los principios de la ingeniería civil. Al escribir este pequeño trabajo me acorde de Manuel. Agustín, Lucio, Máx., Osvaldo y Teresa compañeros infatigables de estudios superiores, con quienes he

ANALISIS ESTRUCTURAL I CIV - 24

compartido los momentos más felices de mi vida universitaria. A lo largo de los años mucha gente ha cooperado en su desarrollo y quisiera agradecer a

cada uno de ellos por sus valiosas sugerencias y comentarios.

Un agradecimiento muy especial a los estudiantes H. Abraham

Chambilla y Lugo Arnoldy A. que sin la ayuda de ellos no hubiera sido

posible la conclusión de este trabajo manuscrito.

Y un eterno agradecimiento a la familia Fuentes Uño que es la parte

principal de mi vida, que sin el apoyo de ellos no hubiera sido alcanzado el

logro de este humilde trabajo.

Concluimos manifestando:

" Es mejor hacer algo y ser criticado,

que no hacer y no tener nada para ser

criticado "

El autor

Tarija 2 de Abril del 2001

#### AL ESTUDIANTE

Con la esperanza de que este trabajo sencillo estímule un interés en la Ingeniería Civil, y proporcionar una guía aceptable para un planteamiento, análisis y resolución de problemas ingenieriles.

#### INDICE

#### INTRODUCCION ETRUCTURAL I

BASICA AL ANALISIS pag. 1

#### Definiciones, 1

- 1,1: Mecánica, 1
- 1,2: Conceptos fundamentales,1
- 1,3 : Cantidades básicas, 11.4 : Idealizaciones, 2
- 1.5 : Las tres leyes de Newton, 3
- 1.6: Peso, 3
- 1.7: Unidades de medición, 4

FUERZAS, 5

- 1.8: Introducción, 5
- 1.9: Fuerzas externas e internas, 5
- 1.10: Unidades de fuerza, 5
- 1.11: Definición, 6

PROBLEMAS PROPUESTOS. 8

#### II.- EQUILIBRIO DE UNA PARTICULA PAG. 9

#### SISTEMA DE FUERZAS, 9

- 2.1: Fuerzas coplanares, 9
- 2.2: Fuerzas no coplanarias, 9
- 2.3 : Fuerzas coplanarias paralelas, 10
- 2.4 : Sistema par, 10
- 2.5 : Partes de una fuerza, 11

- 2.6 : Resultante de un sistema de fuerzas, 12
- 2.7 : Equilibrante de un sistema de fuerzas, 12
- 2.8 : descomposición de fuerzas, 12
- 2.9 : Resultante de fuerzas coplanarias, 18
- 2.10 : Convenio de signos
- 2.11 : Resultante de fuerzas coplanarias no concurrentes, 19
- 2.12 : Resultante de fuerzas paralelas, 21 PROBLEMAS PROPUESTOS, 25
- 2.13 : Fuerzas de intensidad variable, 28
- 2.14 : Ubicación de una fuerza resultante, 28
  - PROBLEMAS PROPUESTOS, 30
- 2.15 : Elementos de sujeción de una estructura, 32
- 2.16 : Tipos de apoyo, 32
- 2.17 : Ecuaciones de equilibrio, 34

#### III- EQUILIBRIO DE UN CUERPO RÍGIDO

- 3.1 : Definición, 35
- 3.2 : Condiciones para el equilibrio de un cuerpo rigido, 35
- 3.3 : Diagramas de cuerpo libre, 35
- 3.4 : Reacciones de apoyo, 36
- 3.5 : Clasificación de estructuras, 37
- 3.6 : Ecuación de condición (Articulaciones), 40
- 3.7 •: Forma practica de crear una articulación, 40
- 3.8 :
- Estructuras de ingenieria, 40
- Proyecto estructural, 41 3.10 ;

3.9 :

- Cargas, 41 3.11: Sobre cargas, 42
- 3.12: Resumen de cargas, 44

#### IV.- RESOLUCIÓN ESTRUCTURAS

#### PAG.46

- 4.1 : Calculo de reacciones, 46
  PROBLEMAS RESUELTOS, 46
  PROBLEMAS PROPUESTOS, 61
- 4.2 : Superposición de efectos, 62
- 4.3 : Vigas gerver, 62

PROBLEMAS RESUELTOS, 62

- 4.4 : Pórticos, 69
- 4.5 : Definición, 69
- 4.6 : Su determinación del grado estático, 70

PROBLEMAS RESUELTOS, 72

PROBLEMAS PROPUESTOS, 79

Ejercicios resueltos (continuación), 82

#### V.- CERCHAS O VIGAS TRIANGULADAS PAG.91

- 5.1 : Definición, 91
- 5.2 : Condiciones, 91
- 5.3 : Nominación, 92
- 5.4 : Criterio de signos, 92
- 5.5 : Disposición de las barras de una cercha, 93.
- 5.6 : Determinación del grado estático
  - A.- Método de nudos, 95

B.- Método por secciones, 111

5.7 : Armaduras conectadas, 114
PROBLEMAS PROPUESTOS

#### VI.- BASTIDORES Y MARCOS PLANOS

PAG. 121

- 6.1 : Definición, 121
- 6.2 : Análisis de la estructura completa, 121
- 6.3 : Análisis de los elementos, 122 ···
- 6.4 : Miembros de dos fuerzas, 123
- 6.5 : Cargas aplicadas en los nudos, 123

PROBLEMAS PROPUESTOS, 141

#### VII.- CENTROS DE GRAVEDAD

PAG.144

- 7.1 : Generalidades, 144
- 7.2 : Centros de gravedad de áreas regulares y

simétricas, 144

- 7.2.1: Momentos de primer orden, 144
- 7.3 : Centros de gravedad de un sistema de particulas.

145

7.4 : Centros de gravedad de un área con densidad

uniforme, 146

PROBLEMAS RESUELTOS, 147
PROBLEMAS PROPUESTOS, 156

- 7.5 : Centros de gravedad de lineas, 159
  - A,- Linea continua y homogénea

7.5.1: Generalidades, 159

- 7.5.2. Eje de simetria, 159
  - B.- Linea con densidad varible, 165
- 7.5.3: Centro de masa, 165

### VIII.- CENTROS DE GRAVEDAD DE LOS ELEMENTOS COMPUESTOS PAG.168

8.1 : Generalidades, 168
 PROBLEMAS RESUELTOS, 170
 PROBLREMAS PROPUESTOS, 174

#### IX.- SUPERFICIES Y VOLÚMENES DE REVOLUCION PAG.178

9.1 : Generalidades, 178

9.2 : Teorema de Pappus - Guldinos, 178

9.3 : Primer Teorema 178

9.4 : Segundo teorema, 179

PROBLEMAS RESUELTOS, 180
PROBLEMAS PROPUESTOS, 183

#### X.- CENTRO DE GRAVEDAD DE VOLÚMENES PAG.186

10.1 : Definición, 186

PROBLEMAS RESUELTOS, 188

PROBLREMAS PROPUESTOS, 194

#### XI.- MOMENTOS DE INERCIA

PAG.197

11.1: Generalidades, 197

11.2 : Definición, 197

11.3 : Producto de inercia, 199

11.4: Teorema de Steiner, 199

11.5 : Radio de giro, 200

# INTRODUC<u>CION</u>

AL ANALISIS ESTRUCTURA Zona Faculted de Tecnología

DEFINICIONES?

1.1 MECANICA - Se define como lo roma de las certadas fraicas que estudia el estado fuerzas esta roma se divide es:

( o) - Mecánica da cuerpos rigidas b) - Mecánica da cuerpos da formables -) - Mecánica da fluidos

En está materia sólomente se estudiará la mecánica da avez pos rigidos ya que esta constituye la bore apropiada para el diseño y oná-lisis de todo tipo de estructuras de la ingenieria, además la maránica deeverpos rigidos ae divide en dos:

> Mecanica del (a): =STATICA Cuerpo rígido ) 6) - DINAMICA

La <u>estática</u> estucia el equilibrio de los cuerpos, esto es, aquelles que se encuentran en repese, o en movintiento con velocidad constante. Mientros que la <u>dinámica</u> estudia el movimiento acelerado de los cuerpos.

Cuerpo rígido.



Antes de empezor nuestro estudio de la merónica 1.2 CONCEPTOS FUNDAMENTALES= del cuerpo rigido, es importante concer el significada de ciertas acceptos importantes.

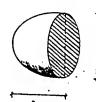
1.3 CANTIDADES BASICAS: las cuatro contidades siquientes se utilizan en la meca nica del cuerpo rigido.

A): Longitud: == nesesaria para ubicar la posición de un puntion de un puntion de un sustema fijo y físico. Una vez que se define una unidad -

de longitud estandor, puede definirse cuantitativaments distancios y propieda des geométricas de una figura, everpo, etc. Como múltiplos de esta.

≡jemplo:





D=800

fig 1.1

- B): Trempo: El tiempo se concibe como una suceción de eventos aunque los principios de la estálica son independientes del tiempo, esta cantidad definitivamente juega un papel importante en la dinámica
- C) Masa La masa ez una propiedad de la materia por la cual podemos comporar la acción de un cuerpo con la de otra esta propiedad se manificata como una atracción gravitacional entre dos everpos.
- D): Fuerja: In general, la fuerza er considerada como un otro. "Jolon" ejencida por un cuerpo sobre -

=Jamplo -



fig. 1,2

1.4 IDEALIZACIONES: Los modelos o idealizaciones se utilizan en maránica con la finali dad de simplificar la aplicación de la teoria. Se definirá algúnas da las idealizacionas más importantes. O tros modelos que se naceciten serán estudiados en su aportunidad.

A) Particula: Una particula posee masa pero de tamaño poco significativo. Por ejemplo, el tomoño de la tierra es insignificante comparado con el tamaño del Universo. (Por eo Tanzo se conviere en enericua). Ciondo
un cuerpo se idealiza como particula, en los principios dela macánica se significan de manera importante debida

u que la geometria del cuerpo no se considera para el análisis del problema.

B)- Cuerpo rigido: Un everpo rigido puede ser considera da como un conjunto formado por un grannúmero de particulas que permaneren sepandas entre si poruna distancia fija antes y despuez de aplicar lo carga.

c): Fuerzo Concentrada - la fuerzo concentrada representa el efecto de una carga la cual se

1.5 LAS TRES LEYES DE NEWTON = El tema de la macánica del everpo rigido se encuentro basado en las tres labres del movimiento de Newton los cuales pueden definirse bievemente en la siguiente fac
ma.

PRIMERA LEY - Una particula que originalmente se encuentra en reposo, a moviendase en linea recta con una ve-budad constante, permanecerá en este estado siempre y cuondo una fuerza - extraña "no actua dabre esta.

SEGUNDA LET. Una particula sobre la mál actua una fuerzaextraño "Fexperimenta una acederación "a" queposecé la misma dirección que la fuerza y una magnitud que ex directamenteproporcional a la fuerza. Esta ley se expresa matemáticamento como:

+ = m.a

TERCERA LET - las frenzas de occión y reacción entre dosporticulas son iquales en intensidad, opres tos en sentida y son colineales.

1.6 PESO: Cualquier par de partículas o everpos tienen una fuerza de atmación mutua actuando entre ellas. En el coso de una partícula ubicada - en o cerca de la superficie de la tierra. La unica fuerza grauntacional que posee una magnitud medible es aquella entre la tierra y la partícula. En - conservencia está es la única fuerza llamada "pesa" que serca deleta de estudio en la mecánica.

Por la tanta pademos expresorla como:

Donde: 
$$W = m \cdot q$$

$$M = Pesc$$

$$m = masa$$

$$q = 9,80665 m/s^2$$

ANALISIS ESTRUCTURAL I CIV- 24 17 UNIDADES DE MEDICION, los evatos contidades básuas longitud, tiempo, ma on y freiza no son independientes una de la otra estos se encuentran relocionados por medio de la segunda ley de Newton. = m.a. Il aistemo internacional de unidades, denominado unites " es una versión moderna del sistema métrico que ha recibido reconocimiento internacional en este sistema se toma. Longitud metro mosa Kilogramo (Kg) tièmpo la fuerza derivada de las fres unidades bose se llama "N" El punto estandar para la medición de (9) es el nivel del mar y a una latitud de 45º (punto standar). Por lo tanto en este -9= 9,80665 m/2 ·W=m.g. Si:m = 1Kg. · ⇒ 1,0 \* 9,80665 = 9,80665 [N] [n] 19, P = WIntre otras unidades se tiene el sistema ingles: enesta sistema. pies Segundo Lounidad demosa se deriva de F=m·a llamada "Slug" para este valor 9= 32,179 ft/sc. Si oplicamos  $W = m \cdot q \implies rm = \frac{W}{q}$ 

 $m = \frac{32,2}{32,2} = 1$  slug

11 S.SE =W 12

Nota: también existen ctras como el M.K.S. Cgs. Sistema técnico

#### FUERZAS:

1.8 INTRODUCCION = = n el posado los ingenieros diseñaron catapultas para lon-

de la ramo de la inqunieria civil se diseñan dispositivos para ejerer y controlar fuerzas de estas diseños se tienen los alindros hidravilicos, metares de reacción para ejerer fuerzas, martillos neumáticos para incar plates, además se diseñan ciertas estructuras para resistirlas, etc.

El primer paso para entender como trabajor con fuerzas será aprender o determinar estas fuerzas que actuan sobre cuerza en equilibrio.

En capítulas posteriores se representará medianis rectores y - usar la suma uectorial. en el presente acápite se analizará con mejor detalle las fuerzas y se presentará dos de las caceptos mas impor - tantes de la meránica - el equilibrio y el diagrama de cuerpo libre para identificar las fuerzas que actuan sobre las cuerpos libres, y, se usará el equilibrio para determinar fuerzas desconacidas.

El concepto de fuerza debe constituires de uso familiar en el desariollo de los tecnas posteriores, como se evidencia con palebras de uso.
diario como (Empujar, jalar, elevar, etc.) en la ingenieria se tratan muchos tipos de fuerza con un gran intervalo de magnitides, por la q'
es nasesario familiarizarse con los términos básicos usacios especialmen
te en estructuras.

1.9 FUERZAS EXTERNAS E INTERNAS: Se dies que un everpo esta sometido a una "Tuerza Externa" el está es ejercida por

un averpo diferente. Cuando una parte cualquiera de un cuerpo esto sometida a una fuerza por otra parte del mismo overpo, esto sometida a una fuerza INTERNA" esí por elemplo. Suponga que el cuerpo es usted ruando esta de pie, el piso es atro cuerpo que ofrece cierto resistencia igual al peso suyo.

1.10 UNIDADES DE FUERZA - las unidades and sistema S-I. es al newton (N)

TN edunals a T Kd-w/ss

también es frecuente usar los múltipos como el Kilo Newton, mega Newton, etc (KN, MN) además, es frecuente usar otros siste mas de unidades.

Sistema Ingles - Libra

I libra = 4,998 Newtons

Bistema técnico - Kg. Fuerza

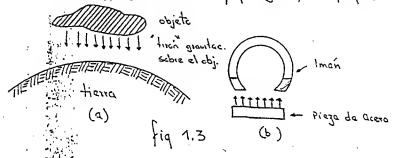
FLECTONICCONICS
(NEC ANCA

1.11 DEFINICION: Una fuerza se define amo un efecto de un everpo física sobre otro euerpo. Para examinar este roncepto es nacesario definit primero el ergnificado del término "Cuerpo Físico"

ser rigides y deformables, los mismos se consideran más adelante.

aistema debe contener por la menos dos everpos si va a producirsa una fu-

Los fuerzos pueden dividiras con amplitud en des cla-



rersal (Gravitocional), que son atraidas por la tierra a un objeta llamada poso propio: mientros que la figura (b) debido a las fuerzas magnéticas de un iman es atraida un objeto de acero.

Ejemplis. Fransformación de unidades de un sistema a otro.

1.1: Convertir la contidad de 400 lbs. a las unidades a propiados del sistema S.I.

Solución - Segun tablas 11b = 4,4982 [N]

1,2 Calcula la expresión y representa con el prefijo aprepiado en

$$80[mN] \cdot 8[QN] = 400[KN]^2$$

#### PROBLEMAS PROPUESTOS

1,1 - C'Cual Re of pero en Mempore de un objete d' peres una mosa de:

- b) 0,04 gr
- =) 760 mg
- 1,2- la madera tiena una densidad de 4,70 slugs/pie3 écuál es su densidad expresada en unidades SI?
- 1.3- Representa cada una de las arquientes combinaciones de unidades en forma correcta, utilizando el prefijo apropiado del
  - a) m/m.s; b) M.Km; c) K8/mg; d) Km.yN
- 1.4- Si un hombre pesa 135 lb en la tierra exprese:
  - a) Su masa en slugs
  - b) Su mosa en Kg e) Su Peso en N

Si al hombre estuviera en la luna en donde :

Im = 5,30 Pies/se, determine su peso en

libras y su masa en Kgs.

- 1.5). Determine la mosa en Kg. de un objeto que tiene un peso de:
  - a) 20 mN
  - b) 150 KN
  - c) 60 MN

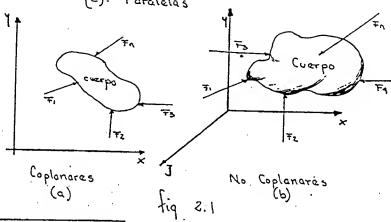
Expresar cada una utilizondo el prefijo apropiado.

RECIOS ECONOMICOS

SISTEMA DE FUERZAS:

Dentro de un sistema general de fuerzas que actuan pobre un cuerpo-

sistema de (o) - Coplanares b): No Coplanores (c) - Paralelas



COPLANARES - Se denominon sistema de Fuerzas Coplanares a -2.1 FUERZAS aquel conjunte (sistema) de fueros que actuan en el plane Ixy, estas preden ser descemprestas en sur componentes Txy Fy respectivements (fig 2,1 a)

22 FUERZAS NO COPLANARES - Se denomina sistema de Fuerzas No coplanares : al conjunto de fuerzos que octuan en el espacio (tridimensional) astas preden ser descomprestas en las componentes Tx, Fy y Fy respectivemente (fig 2,1 b)

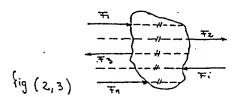
a su nez las fueszas coplanarias se claeifican eu:

Tuerzas coplanarias (a): Concurrentes
b): No concurrentes ŦĴ fig 2,2

Se denominan Fuerzas concurrentes explanarias a todo eistema, cuyas líneas de acción se cortan en un punto (punto P fig 3,8 a).

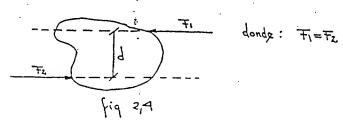
Mientras que, se denominan fuerzas No concurrentes coplonarias al sistema cuyas líneas de acción no se cortan en un ponto, sino, en - un Atea determinado (fig 8,86 area A).

2.3 FUERZAS COPLANARIAS PARALELAS: Como caso particular de las fuergas concurrentes tenemos los fuerzas paralelas cuyas rectas de acción se rortan en el infinita.

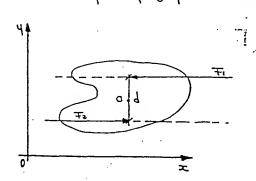


Sistema de fuerzas coplonarios en paralelo (No se intersector)

24 SISTEMA PAR- Es un coso particulor de un sietema de fuerzas con ev rentes paralelas, con la característica de que esta conformado
por un par" de fuerzas de sentido contrario e Igual magnitud, se paradas par
una distancia. "d"



Porotro lado segun la fuerza par se tienz



Haciento (Suma) de momentos en O (punto medio de d) se tienz:

Convenio de signos +)

 $M_0 = \overline{F_1} \cdot \frac{d}{2} - \overline{F_2} \cdot \frac{d}{2} = -\frac{d}{2} (\overline{F_1} + \overline{F_2})$ 

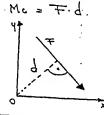
pero Fi = Fz = F

Condición del PAR se tiene:

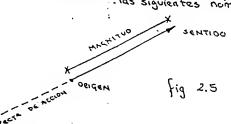
 $M_0 = -\frac{d}{2}(z \mp)$ 

Ma = - F.d

lo que nos dica "El momento producido por una fuerza F con respecto aun punto (6) que no pertenece a su recta de acción, esigual al producto de dicho fuerza por su distancia."



SPARTES DE UNA FUERZA - Una fuerza en general está identificada mediante - las siguientes nominaciones:

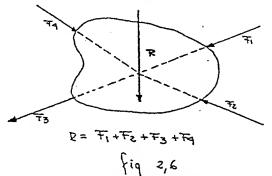


- a) <u>Pecta de arción</u> Eo la recta imaginaria, a traves de la cual puede deslizarse la Fuerza.
- b) Origen Es el punto de acción, punto en la eval actua
- c) <u>Sentido</u> Indica la dirección de la fuerza.
- d) Magnitud = Is la cantidad (tomaño) del vector fuerza que actua sobre algun cuerpo

2.6 RESULTANTE DE UN SISTEMA DE FUERZAS

la resultante de un sistema defuerzas es la única fuerza e que

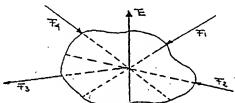
reempleza a todo un sistema.



FOUILIBRANTE DE UN SISTEMA DE FUERZAS

Is otra fuerza I con sentido contrario a la resultanta

I de igual magnitud, actua sobre la misma recta de acción que la resultante.



Pora ancontrar la resultanta de unisistema de fuerzas existen varios métodos

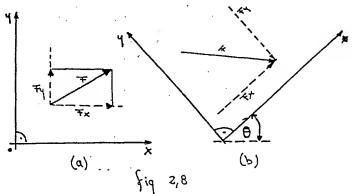
Método Gráfico Paralelogiamo de fuerzas.

Método Analítico de fuerzas bojo un sistema de ejes cartesianos

2.8 DESCOMPOSICION DE FUERZAS - Muy a menudo en la estática (mexánica) - es nesesorio descomponer en 2 direcciones dodas.

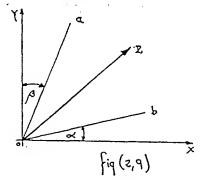
10) Descomposición en sus mardenadas rectan gulares.

Como en una estructura plana la línea de acción de todas las fuerzas estan en un plana, Codo una de estos Fuerzos es posible descemponer en dos direcciones rectanquiares Fr y Fy Con respecto a los ejes cortesianos e inclusiva pueda tomar evalquier dirección.



Donde Tx y Fr. Se llaman componentes rectangulares o cartesionos - ademós us conveniente degir los ejes cartesianos, una horizontal y atra vertical de tal manera que forme anquio recto en el origen.

- 2.) <u>Descomposicion en dos dimensiones</u> dodos. En al
  - ocasiones es nesesacio descomponer no en sus compo dada

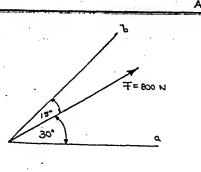


Por ejemplo se desea descomponer la fuerzo R en 2 direccio-

Ejemplo Numérico -

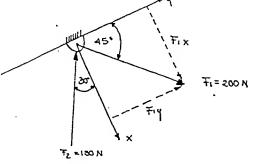
2,1- Determine las dos componentes de la fuerza 7 a la larga de las líneas Oa y Ob, tales que 7=7+++

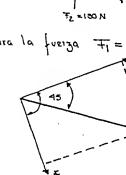
Por el método Analítico.



$$\theta = 180^{\circ} - 45^{\circ} = 135^{\circ}$$

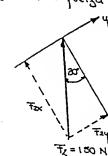
1 = 200 N



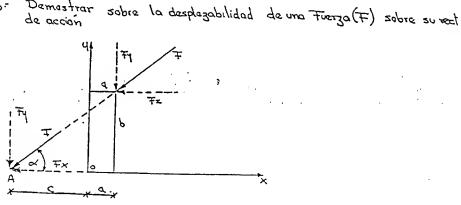


Sen 
$$95 - \frac{Fix}{200} \Rightarrow$$

Cos 45 = 
$$\frac{F_{14}}{200}$$
 =>  $F_{14} = 200 \cos 45^{\circ}$   
 $F_{14} = 141,42 \text{ N}$   
Para la fuerza  $F_{2} = 150 \text{ N}$ ; se tiene



de acción



tenemos

10) Se descompose la fuerza F en ius componentes rectangulares Fry Fy Tx= Fcmox Fy = FSON OX Haciendo Momentos con respecto al punto O (centro de coorde nadas [x,y] se tiene

$$M_0 = F_y \cdot q - F_x \cdot b$$

$$M_0 = G \cdot F \cdot Sen \propto -b + G \cdot Sen \propto -b \cdot Cos \propto 0$$

CARRERA DE ING. CIVIL

2do) Suponemos que la Fuerza (7) se desplosa hasta el punto A Cuya desamposición Fx y Fy se tiene.

además segun la figura:

$$C+Q = \frac{b}{tq \alpha} \implies C = \frac{b}{tq \alpha} - Q \qquad \text{distancia de la}$$

$$C+Q = \frac{b}{tq \alpha} - Q \qquad \text{distancia de la}$$

$$C+Q = \frac{b}{tq \alpha} - Q \qquad \text{distancia de la}$$

$$C+Q = \frac{b}{tq \alpha} - Q \qquad \text{distancia de la}$$

$$C+Q = \frac{b}{tq \alpha} - Q \qquad \text{distancia de la}$$

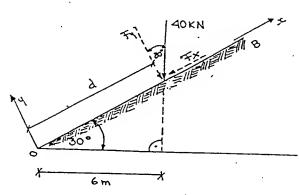
$$M_0 = -F_{q \cdot C} = -F \operatorname{Send}\left(\frac{b}{tqx} - a\right)$$

$$M_0 = -F$$
 Sold  $\left(\frac{b\cos \alpha - a sen \alpha}{son \alpha}\right)$ 
 $M_0 = F\left(c sen \alpha - b coo \alpha\right)$  (2)

$$\mp (a \operatorname{Sen} \alpha - b \operatorname{cood}) = de lo ecuación (11)$$
  
 $\mp (a \operatorname{Sen} \alpha - b \operatorname{cood}) = de la ecuación (2)$ 

que es una identidad por lo tanto queda demostrado la desplozabilidad de una fuerza sobre su vecta de

2,9 a) Descomponer la Fuerza F en sus componentes Fx y Fy segun fig.
b) Encontrar el momento producido de dicho Fuerza con respecto al ponto b



a) Se tomara un eja con referencia al plano indinado 0-B

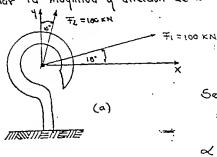
el anquio de 200 se repite, segun indica la figura por "anquios de lados -

b) Para encontrar, el momento que produco lo Fuerza F con respecto al punto O, hoy 2 possibilidades

Siempir aplicando al concepto de Mo=7.d.

lo rual demuestra que las dos poribilidades nos llevaro a un mismo re-sultado.

2,5- = I gancho de la figura, se encuentra sujeto o dos fuerzas Fig Fz determinar la magnitud y dirección de la resultante.



Segun la regla del paralelagiamo se tiene

E anquioc internos de un cuodrilátero -

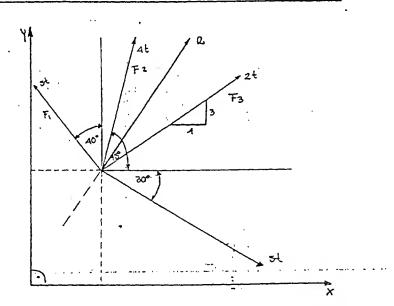
Binos fijamos la figura (b) anterior tenemos al trianque obsusanque OAB

Por la ley de los cosenos

$$E^2 = F_1^2 + F_2^2 - 2 \cdot F_1 \cdot F_2 \cdot cos N$$
 Se liene  
 $E = \sqrt{100^2 + 180^2 - 2 \cdot 100 \cdot 180 \cdot cos 118}$ 

Il angulo (θ) se encuentra aplicando la ley de los senos

#### 2.9 RESULTANTE DE FUERZAS COPLANARIAS CONCURRENTES



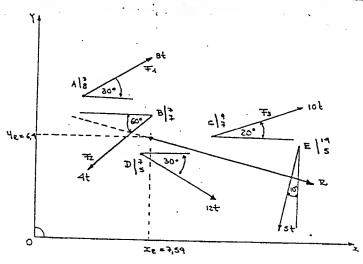
la intersección de las rectas de acción se cortan en un punto P(3,4); el criterio fundamental para encontrar la resultante (B) es descomponer en - sus componentes Fix, Fly de cada una de las fuerzas

2.10 CONVENIO DE SIGNOS - De acverdo a la conveniencia se adoptara el signiente convenio de signos.

Por la tanto deacomponiendo coda una de las fuerzas. Fi en sus compomentes Fix; Fly se tiene: Pora Fix Para FAY FAX = -5.500 40° = -3,214 FAY = 5. Cos 40" = 3,830 F2x = 4. Cos 75° = Fzy = 4. Sen 75° = 3,864 1,035 73x = 2.4/5 Ŧ3Y = 2·3/5 1,600 = 1,200 ∓4×= 5. Cos30° = 4,330  $\mp 4\gamma = -5.5 cn 30^{\circ} = -2,500$ Σ Fix 3,751 EFIY 6,399 Si tenemos q'. Intonces: 2 = ( EFIX) = + (EFIY)2 R = 1 (E Fix)2+ (E Fiy)2  $P = \sqrt{(3,751)^2 + (6,394)^2} = 7,413 + Magnitud: R=7,413t.$ Angulo (0) q' forma con la harizontal  $t_{q}(0) = \frac{\epsilon F_{iq}}{\epsilon F_{ix}} = \frac{6,399}{3+51} = 1,7096$ 0 = 59,59° Punto de aplicación - Como oa trata de juergas concurrentes la resultantecación (Por lo tanto pasa por el punto P) del gráfico 2.11. RESULTANTE DE FUERZAS COPLANARIAS NO CONCURRENTES el siguientes eistema de fuerzas Fi q' son coplanarios pero no concurrentes Entonces se tiene. En la figura siguiente se tienen varias fuerzas Fr, Fz, Fs, .... Fg... Fi, cada uno de estas fuerzas tienen su componente fix, Fex Fsx ..... Fax... Fix además Fig, Fey, Fey .... Fay .... Fiy Fax ..... Fax .... Fix ademas

CARRERA DE ING. CIVI

Pág. 19



Por lo tanto cumple lo siguiente

$$\mathcal{D}^{2} = (\mathcal{E} + i \times)^{2} + (\mathcal{E} + i \eta)^{2}$$

$$\theta = \Lambda_{\tau} d_{\eta} \left( \frac{\mathcal{E} + i \eta}{\mathcal{E} - \eta} \right)^{2}$$

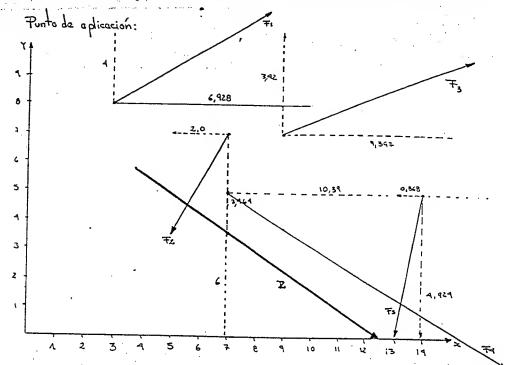
Talta por calcular el punto de oplicación o sea el centro dorde actua la recultar te:

Para Fix	Para Fix
$T_{1X} = 8 \cos 30^{\circ} = 6,928$ $T_{2X} = -9 \cos 60^{\circ} = -2,000$ $T_{3X} = 10 \cos 20^{\circ} = 9,397$ $T_{4X} = 12 \cos 30^{\circ} = 10,392$ $T_{5X} = -5 \sin 10^{\circ} = -0,868$	$T_{17} = 85en30^{\circ} = 4,000$ $T_{27} = -95en60^{\circ} = -3,469$ $T_{37} = 105en20^{\circ} = 3,420$ $T_{47} = -125en30^{\circ} = -6,000$ $T_{57} = -56s10^{\circ} = -9,429$
Z Fix = 23, 849	とキiィ = -6,968

$$E^{2} = (23,849)^{2} + (-6,968)^{2}$$
 $E = \sqrt{617,328} = 24,84 + \frac{1}{2}$ 

Dirección (Recta de acción)

$$\theta = Arctq \left( \frac{-6,968}{23,849} \right)$$



= 1 momento producido por las fuerzas activas tiene q'ser igual al momento - producido por lo resultante

$$X * \mathbb{Z} \quad \text{San 16,3}^{\circ} = \underbrace{-4.3}_{-12} + \underbrace{6,928.8}_{55,429} - \underbrace{2.2}_{-19} + \underbrace{3,469.2}_{24,248} - \underbrace{3,42.9}_{-30,18} + \underbrace{3,469.2}_{-30,18} + \underbrace{3,4$$

$$5i: R-29.89 \Rightarrow X = \frac{297,227}{6.9718} = 35,46 [u] \Rightarrow X = 35,46 (u)$$

### 2.12. RESULTANTE DE FUERZAS PARALELAS - No es sino un casa partico.

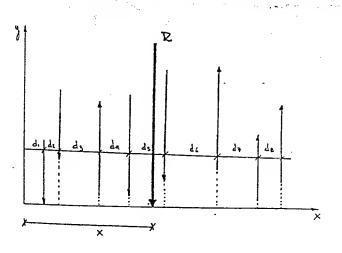
rias no concurrentee. Es similar al caso de la fuerzas concurrentes - la única situación es que se cortan en el infinito.

tenemos:

CARRERA DE ING. CIVIL

000000

. Pág. 21



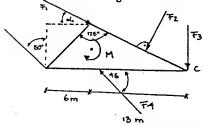
Donde d'ángulo es igual a:

Punto de aplicación: Para encontrar el punto de aplicación se debe - tomar en cuenta lo siquente:

"El momento producido por la fuerza recultante (B) debe ser Igual al momento producido por los fuerzas externas.

$$V \cdot x = F_1 d_1 + (d_1 + d_2) F_2 + (d_1 + d_2 + d_3) F_3 + (d_{n-n}) F_n$$

Ejemplo 2,6- Ubicar la Resultante, en magnitud, dirección, seritido del siguiente sistema de fueizas.



CARRERA DE ING. CIVIL

donde:

T2 = 2500 Kg

T3 = 40 KN

H = 30 kN·m

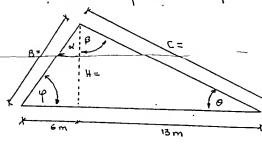
Pág. 22

In al trianquile se debe edicular H

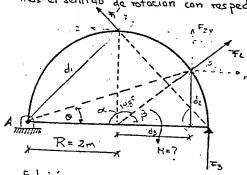
() ·

$$\frac{1}{4}q \propto = \frac{c}{4} \implies H = \frac{c}{4}$$

Pesolviendo y haciendo operaciones se obtiene:



主jemplo 2,8 Sobre la placa semicircular, de pero despreciable, actuan tres fuerzas, Hallar la resultante del sistema de fuerzas, ade mas el sertido de rotación con respedo al proto. A.



Solución Calculor auxiliares

$$d_1 = \sqrt{z^2 + z^2} = \sqrt{8} = 2.83$$

Sentido de Rotación:

Z = 29,952

100,00 = 3

Por el zigno la placa gira en zentido antiherario

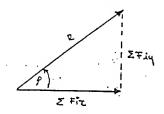
Ubicación de la resultante

Tyx = 
$$\overline{F_1 \cdot d_1} - \overline{f_2} \times (z_1 \cdot d_2) + \overline{f_2} \times (d_2) - (F_3) \cdot q$$

$$x = \frac{-180.15}{61,120} = -2.68$$
A la i3querde de A

$$F_1 = \sqrt{2}P$$
  
 $F_2 = 6P$  Clonde  
 $F_3 = 2P$   $P = 10KN$   
 $\theta = 18.50$ 

$$T_1 = \sqrt{2} \cdot 10 = 14,142$$
 $T_2 = 56$ 
 $T_3 = 26$ 



$$f = 63,510$$

#### Problemas Propuestos=

(2,1) Determinar la magnitud

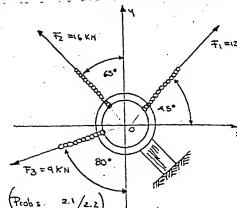
de la fuerza recultante

Fe = Fi+Fz y su dirección

medida en sentido opues

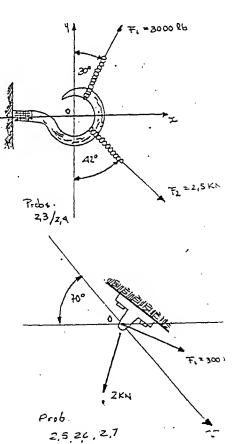
to al de las maneculas 
del relos cor respecto al

eje pocitivo de las "X"



- (2,2) Encontrar la magnitud de la (Probs. 2.1/2.2)

  resultante Fe=Fi+F3 y su dirección, medida en sentido o puesto
  al de los manecullos del Relay correspecto al eje positivo "x"
- (2,3) Determinar la magnitud
  de la resultante Fe=Fiffz
  y su dirección, medida desde
  "X" en sentido opuesto al de
  las manecillas del Relej
- (2,4) Determinar, la magnitud de la fuerza resultante R=F1-F2 y Su dirección medida desde "X" an sentido de los mane cillas del redej
- (2,5) Determinar la magnitud de la resultante P=Fi+Fz y su dirección madida en el sentido-de las manecillas del reloj con respecto a """
- (2,C) Descemponer la frezza Fi en sus componentes "u" y"v" Determinar la magnitud de dichas componentes.
- (2,7) Descompenox la fuerza Tz en sus componentes que actuan a la largo dasus eges " y v" determinar la magnitud de dichas componentes.



Un gancho soporta dos fuerzas. Fig Fz si la resultante actua en dirección vertical hacia abajo 4, tiene una magnitud de 0,75 EN Calcular los angulos dy B



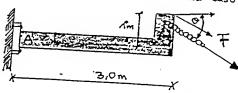
Un esmeril ejerce una frerza (F)de 30 lb en un cilindro de Fe que

P2.8

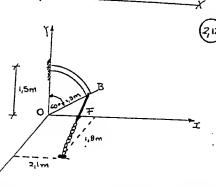
gira al rededor de A (Torno)

Descomponer esta fuerza en sus componentes q'actuan.

- a) a lolargo delos ejes "x" y ">1 b) a lo lorgo de los ejes "x" y ">1
- El esmexil del anterior problema ejerce una fuerza (7) de 30 lbs en un alindro de (Fe) que gira en un torne esta frega en sus componentes que actuan. Descomponer
  - o) a lo largo de los ejes "u" y "v" b) a la largo delos ejes "x" y" "
- Determinar la dirección B (0° = 0 = 180°) de la fuerza = 9 KN, base d, beognesco
  - a) El momento mascimo con respecto al punto A b) también el mímmo momento con respecto a erte punto, calculas los momentos en rada caso



P 2,11

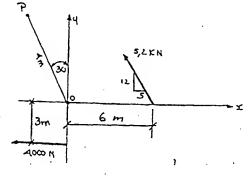


la borra coma tiene R=1,5m, siuno fuerza F=60 lb actua en suextremo(B) determinar el momento deceta fuerza con respecteal punto A

Prob 2/2, 2,13, 2,14

Determinar la fuerza mais pequeña F que debe aplicarse a lo largo de la cuerda (B-C), con la finalidad de Provocar la rotura de la barra curvada en A, Para esto requiere que se produsca un momento (Me) de 80 lb.pie.

- (2,19) Determinar la magnitud y dirección del momento Resultante de los fuezas con respecto al punto "O"
- (15) Determinar la magnitud y el sentido del momento resultant con respecto al punto P.

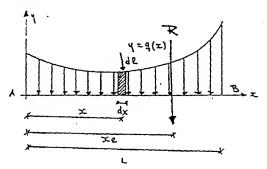


()

## 2.13: FUERZAS DE INTENSIDAD VARIABLE :

£n la mayoria de los casos aplicados a una estructura, sé -

presentan en fuerzas de intensidad variable, tales como pero propio, presión de un liquido, empuje de tierras, etc por lo tanto.



Si se toma m elemento diferencial dx, entoncer se tiene.

pero ydx=dA

de = dA si integrames m/m

R = [4dx => [2=A] en magnitud donde: R= Resultante

Significa q' la resultante (P) de los fuerzos paralelos dK ezigual a-la suma de todas los fuerzos de paralelos.

## 2.14. UBICACION DE LA FUERZA RESULTANTE?

la linea de acción de la resultan te se prede encontrar, igualando

los momentos de la fuerza resultante y la distribución de las fuerzas con respec to al punto (a) del sistema de coordenadas.

Por lo tanto

$$x_{e} \cdot e = \int_{r}^{a} x \cdot qx dx$$

DETG

q(x) dx = dA

adomás Zi= ze

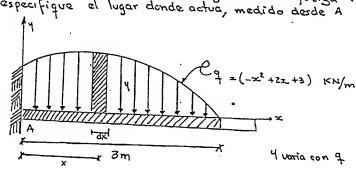
Abl = xbp l = 9

ubicación de la fuerza

Resultante.

Esta ecuación representa la coordenada "x" paro el centro quamétrico ó centroide del área localizada pojo el diagrama de carga distribuida 9(x). Por lo tanto lo fuerza resultante tiene una línea de acción gi pasa a traves del centroide (centro geométrico) del área definida par el diogramade cargo distribuida 9(x). segun fig.

= Jemplo 2,13 La carga distribuida actua sobre la Viga determinar la magnitud de la fuerza rosultante y especifique el lugar donde actua, medido dosde A



$$de = dA = 4dx$$

$$\int de = \int 4dx = e = \int_{0}^{3} (-x^{2} + 2x + 3) dx$$

$$\mathcal{E} = \left[ -\frac{x^3}{3} + x^2 + 3x \right]_0^3 = \left[ -\chi + \chi + q \right]$$

Ubicación: 
$$\overline{x} = \frac{\int x dA}{\int dA} = \frac{\int_0^3 x \left(-x^2 + 2x + 3\right) dx}{\int_0^3 \left(-x^2 + 2x + 3\right) dx}$$

Pero: 
$$\int_0^3 (-x^2 + 2x + 3) dx = 9 KN$$

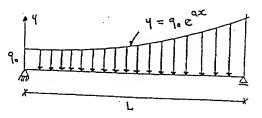
$$2.\bar{x} = \int_{0}^{3} (-x^{3} + 2x^{2} + 3x) dx \implies 2.\bar{x} = \left[ -\frac{x^{4}}{4} + \frac{2x^{3}}{3} + \frac{3x^{2}}{2} \right]_{0}^{3} =$$

$$e \cdot \bar{x} = -\frac{3^4}{4} + \frac{2 \cdot 3^3}{3} + \frac{3 \cdot 3^7}{2}$$

$$Q.\bar{x} = -\frac{61}{4} + \frac{54}{3} + \frac{27}{2} = 1.25 [m] // \Rightarrow x = 1.25 [m]$$

## Problemas Propuestos -

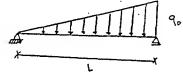
Determinar la fuerza resultante de la carga distribuida y su ubicación desde el punto A.



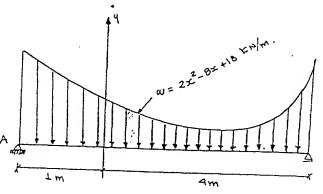
Resp.

$$\varrho = \frac{q_{\bullet}}{\alpha} \left( e^{\alpha \cdot L} \right) \quad ; \quad \bar{x} = \frac{\left( e^{\alpha \cdot L} - e^{\alpha \cdot L} \right)}{\alpha \left( e^{\alpha \cdot L} - 1 \right)}$$

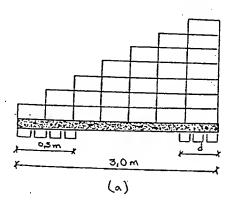
2) Por integracion encontrar la resultante y la ubicación del· sistemo triangular de la figuro

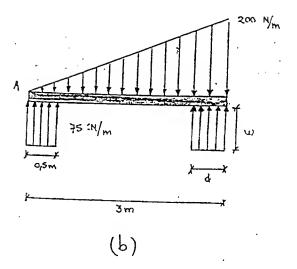


(3-) la carga distribuida actua sobre la flecha como se muestra. Determinar la magnitud de la fuerza resultante y expecifique su voicación deide



4:) los ladrilles sobre la viga y las apayos en la parte inferior, creen la distribución de la carga vista de la figli), determinar la intensidad u que se requiere y la dimensión d'i del apayo edecuado para que la fuerza Easultante, con respecto al punto A del sistema sea igual a cero

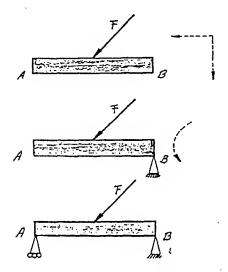




## 2,15 ELEMENTOS DE SUJECION DE UNA ESTRUCTURA -

Apoyos - La mayoria de las estructuras para tener estabilidad deben estar austentados por elementos llamados "Apoyos"

Para tal efecto consideremos por ejemplo:



El elemento AB tiende a desplozor ce hacia la izquierdu, además de bajarse.

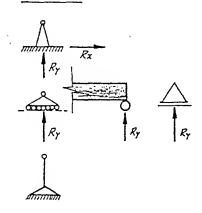
Tiende a girar con respecto a / pun to "B".

El elemento AB es ESTABLE, produciendo reucciones desconocidas en los Apoyos Ay B.

2,16 TIPOS DE APOYOS -

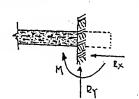
Para que una estructura persanesca estable, tenemos varios tipos de sujeción (apoyos).

### TIPOS

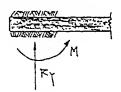


## CARACTERISTICA PRINCIPAL

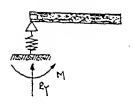
- \* Apoyo fijo orliculado, acepla reacciones Rx y Ry siempre perpendicular y puralela al plano.
- \* Apoyo movilarticulado acepto reocciones Ry , normales al plano de apoyo.
- \* Apoyo de biela, para movimientos pequeños se comporta como apoyo movil y para grandes espuerzos produe momentos de giro.



Apayo empotrado produce tres tipos de recicionos

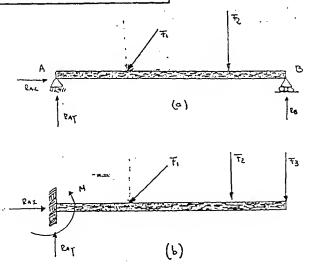


Apoyo Semiempotrado o sea opoyo de Voivan, Ocepta Ry y M.



Aporo elóstico, ocepto reacciones Rry M, para grandes esfueizos puede existir Rx.

### 2.17 ECUACIONES DE EQUILIBRIO -



Si se quiten los apoyes enla estructura (a) de lo figura, se tiene las fuerzas PAY y PAX por otro lado si se hace le mismo en el aporo "B", se tiene la reacción (Ka). Por lo tento, en la estructura actuara un sistema de fuerzas coplonarios constituida por las fuerzas quactuan fuerzas octivas y las reacciones desconocidas (fuerzas de reacción).

Un cuerpo que inicialmente está en reposo, y permanece en este estado cuando actuan sobre el un sistema de fuerzas, se dice q'está: en un "Equilibrio = stático".

« Pora q'exista tal estado es nescesario q'el efecto resultante combinado de fuerzas no sea ni una fuerza ni un par: en otro coso habrá tendencia al movimiento del cuerpo.».

Por lo tanto debe complir:

llomada ecuaciones fundamentales de equilibrio.

# EQUILIBRIO DE UN SECONOMICOS SCONOMICOS CUERPO RIGIDO Regimiento Campos IV. Zona Facultad de Tecnología Zona Facultad de Tecnología

3.1. DEFINICIONA En esta porte se mostrara q' paro q' exista el equilibrio se requiere o su vez, de un equilibrio de Fuezas" a fin de evitor que al cuerpo rigido experimente un movimiento de traclación con movimiento acelerado, y de un "Equilibrio de Momentos", para impedir que el cuerpo gire.

Muchos tipos de problemos en ingenieria involución cargas simétricas y preden sex sesueltos proyectando sobre un plano único todos - los parzos q'actuan sobre el overpo.

3.2. CONDICIONES PARA EL EQUILIBRIO DE UN CUERPO RIGIDO:

In el capi-

se estableció que una partícula se encuentra en equilibrio ai esta perma mece en reposo o se mueve con velocidad constante.

Pora que esta suceda es «suficiente y neserario con qual a fuerza resultante qua tatua sobre la particula sea igual a ceco»

O sea que la EFx=0; EFy=0; EM=0

6i en una de los revaciones EFX = 0, por ejamplo existe un incremento AFX

EFx + OFx =0

Suponer que la AFX es una fuerza adicional que requiere para mantener el cuerpo en eu estada de equilibrio; por lo tanto existra otra incremento OM concerpondiente a difha fuerza.

Luego:

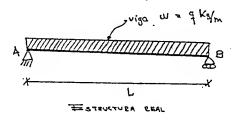
0=M4 + M3

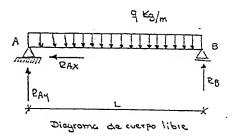
donde DM es un incremento de momento debido a la fuerza DF. Pero debe occistir equilibrio estático ude decir

EFx=0 OFx=0 o'también AM=0

33. DIAGRAMAS DE CUERPO LIBRE: la aplicación correcta de las ecuaciones de equilibrio requiere una específica ción completa de todos los fuegos externos corrocidos y desconocidos.

q'actuan sobre el cuerpo rigide (Estructura). La mejor manera de describir tales fuerzas es dibujando enun diagramo de cuerpo libre de aquel -Este diagrama es un bosquejo de la forma del cuerpo, q'ho representa aisbdo o "libre" Ej.

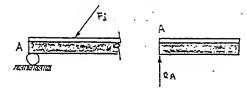




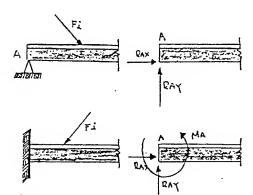
## 3.4. REACCIONES EN LOS APOYOS =

Se retiran los apagos o sustentaciones an una estructura, considerémos primero

los diferentes tipos de reacciones que ocurren en los apoyos o puntos - de soporte entre cuerpos sujetos à este sistemas de fuerzas copla nares. "Como una regla general, si un apoyo evita la troslación de - un cuerpo en una dirección dada, entonces se desarrolla una fuerza-sobre el evergo en esa dirección. De la misma forma, sí se evita el giro, se ejerce un momento "PAE" sobre tal everpo.



\* Puede trasladarse horizontalmente pero ofrece resistencia enel sentido vertical; odernos -Giro en A



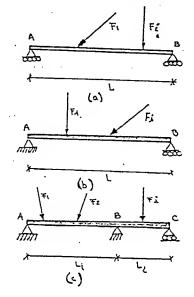
- \* No puede trasladarse harisantal ni verticalmente, pero puede. gror alrededor de A
- \* No puede troslodarse haizontal ni verticalmente, el giro esta restringido.

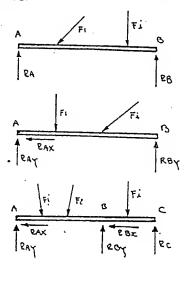
Nota: los reacciones siempre son rormales al plano de apoyo, o en su - caso paralelas al plano de apoyo.

## 3.5. CLASIFICACION DE ESTRUCTURAS

A) Sequin el grodo estática -

di se tiene por ejemplo las siguientes estructuros.





Si aplicamos las ecuaciones fundamentales de la estática, o sea.

Be tiene 3 ecuciones fundamentales, llamaremos por E=3 y las reacciones por B

Intences podema resumir que (N) = grado estático

ندر

$$N < 0$$
 } Hiperestatico inestable  $N = 0$  } Isostático estable

B.) formos estructurales - la decisión más importante a tener por

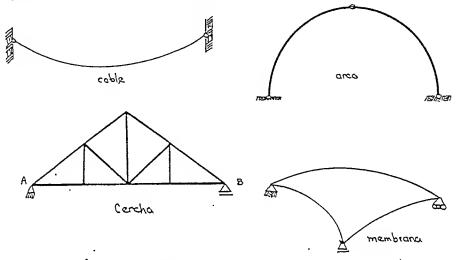
proyecto as la alección de la forma estructural más conveniente para sotisfacer las diversos necesidades y objetivos de un proyecto en partículas

la forma estructural más conveniente es la que satisfaça las nace sidades funcionales, económicas, sociológicas, estéticas y atros en mayor

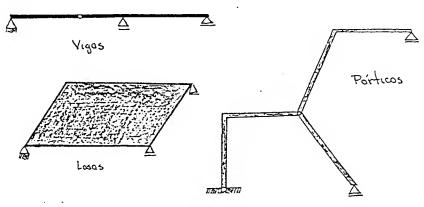
grado, y la que pueda construirse económicamente y fácilmente utilizando los - materiales y metados constructivos más apropiados.

Istos estructuras pueden clarificarse dentro de los grupos

o): formas con tensiones uniformes: Son aquellas en las que la tension es uniforme en - toda la profundidad del elemento, o en el espesor de un panel como por ajemplo; cobles, arcos, elementos de cercha, membranas, láminas, etc.

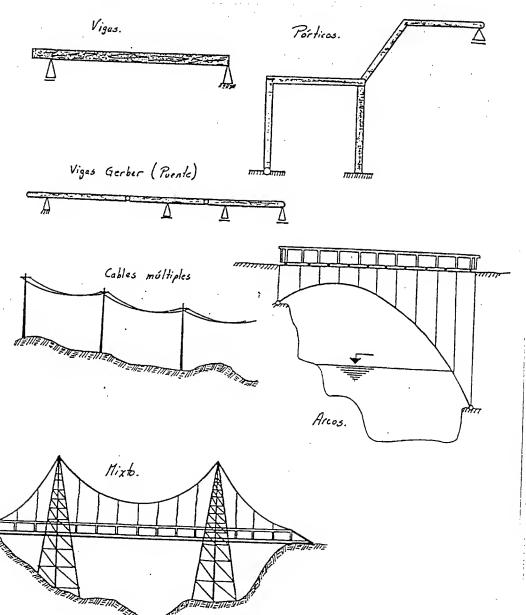


b): formos con tensiones variables: O su vez los estructuras pueden clasificarse según su ejé estructural donde los tensiones son voriables con la profundidad o espesor normalmente desde una tensión máxima de tracción en unacara hosta una tensión máxima de compresión por ejemplo vigas pórticos rigidos, losas, placas, etc.



c) <u>Segun su geometria</u> - A su vez las estructuras pueden Clusi - ficarse segun su eje estructural en

rectilineas y curvilineas o' mistas.

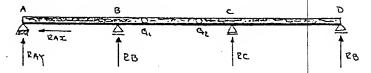


### 3.6. ECUACION DE CONDICION -

Muchas estructuras estan constituídas simplemente por un everpo rígido, P. ej: una cercha

un portico o una viga, inmovilizada en el espocio por un cierto número de - apoyos. Sin embargo, a veces puede estar formade por varios everpos ií-gidos porcialmente unidos entre si de algún modo, ejemplo.

## <u>Ejemplo</u>

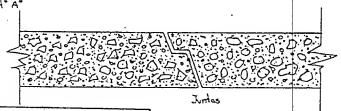


Si teremos la viga A, B, C y D es una estructura hiperestética de - 2º grado, pera sin embargo se puede crear dos articulaciones G, y G e llamadas (ecuaciones de construcción) ó ecuaciones de condición la única - finalidad es q el o la momentas en esta articulación seon iguales a rero por lo tonto si onalizamos estáticamento la estructura se tiene:

Ecración da condición N= 21 - E-Gi

GE= 5-3-2 Ecuaciones de condición en Gi y Ge

## 3.7. FORMA PRACTICA DE CREAR UNA ARTICULACION- Una articulación se crea fáculmenta, P. ej. una -



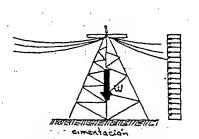
3.8. ESTRUCTURAS DE INGENIERIA - Pora un ingeniero civil les muy importantes el proyecto de presentar (Aventes)

Edificios, tórres y otras estructuros fijas, tales estructuras estan compues tos por clementos unidos entre si y sustentodos de manera y puedan sujetar o sopertar en aquilibrio estático, las fuerzas exteriores aplicadas.

Una estructura debe tambien mantener en equilibrio a las fuerzas de la grovedad, q' la estan aplicadas como correctionacia de su-peso propio.

Por Ejemplo, sobre una torre de alto teneión actuan - ou paso propio, cargas de viento, rarga de hielo o núeve eplicados -

directamente a la torre, adomas lasfuerzas de tension de los cables. Par lotanto, debe disponerse y prayectorise las elementes de la torre para que pue-



dan soportar las rorgos do equilibrio está tico y transferir azi zus efectos a la cima tación.

39. PROYECTO ESTRUCTURAL: Una estructura sa proyecta para que compla una mision determinada, pora la cual debe tener lasuficiente resistencia y rigidez otro ospecto de gran importancia en el pro-

Un proyecto completo debe contener las cinco faces siguientes

10) Establecer el planteamiento garreral, para determinar los requisitas funcionales de la estructura 20) Considerar los diversos soluciones posibles qui sotisfogan es-

tos requisitor. 30) Proyecto extructural preliminar de las diversas soluciones po-

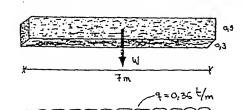
40) Elección de la solución más satisfactoria, teniendo en cuenta consideraciones económicas funcionales y estétices.

50) Proyecto detallado de la 'solveich más saturfactoria.

In los puntos anteriores cotan entremezcladas lasfores parciales Primero deben determinarse, los rargas que actuan en la estructura, luego hay que analizar las tersiones máximas y finalmente dimensionar la estru tura.

a) fijas - la carga fija, que actua sobre una estructura contadel pero propie de la estructura y de todos

las demás cargasimnéviles, constantes en magnitud y asignodas permanente mente por ejemple une vigada hornigon Armado.



El pero propio de la Vigade Ho Ac Será: si j = 2,4 t/m3  $M = \Lambda \cdot X$ W = 7.95.0,3 -2,9 W = 1,05.2,9 W = 2,52 t

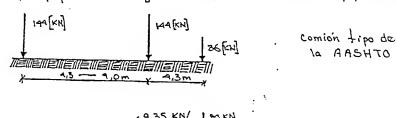
9 = W = 2,32 = 0,36 t/m

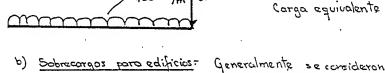
()

3.11. SOBRECARGAS - A diferencia de los cargos fijos, q' permaneren invariables tanto en magnitud como en posición, los sobrecargos vori

an ensu emplozamiento. a veces es conveniente closificar los sobiecargas en movibles y mévilles; los corgos movibles son los q' pueden combiense de una posición a otra en una estructura, toles como d'contenido ele un edificio -de almoren; generalmente se aplice grodualmente y sin impacto, mientros que les méviles son los q'se mueven porsu propia energia, teles como un tren, Serie de comiones, estos se oplican generalmente enforma rópida, par la tonto ejercen un efecto de fuerza llomado impacto.

a) Sobrecarga para puentes de carretera - la sobrecarga para prentes de carretera constadal pasa propio de los cargas máviles de los vehículos y partones.





las sobrecargas para edificios como cargas uniformemente repartidas movibles Ejemplo.

- Habitaciones privadas, casas de vivienda 500 Kg/mi - Oficinas, escuelas, etc 250 kg/mc -almacenes 1250 Kg/m2
- e) Impacto: la deformación de una estructura sometido ounq subrecarga es mayor cuando esta se oplica gradualmente q' la que se tendria una carga estática.

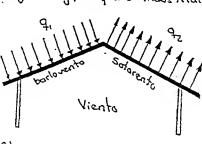
Pora puentes de carretera la AABHTO define.

$$I = \frac{50}{3,28 \cdot L + 125}$$
 Sin exeder a  $L = [pies]$  30%

$$I = \frac{15}{L + 38} < 0.3 \qquad L = [metrcs]$$

d) Cargas de nieve y hielo: Es muy importante considerar las cargas de nieve y hielo espacialmente en al proyecto de techos, la nieve se considera como una

carga mouble En algunos lugares alconzan de 300 a 450 Kg/m² e) Fuerzas de Viento: las cargos de vienta son par ticularmente importantes enel proyecto de estructuras grandes, como edificios, torres de Rodio fuentes de gran luz, adificios industriales, hangares, silos, etc.



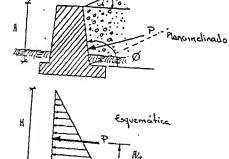
$$q = \frac{\sqrt{2}}{16}$$

Y = Velocidad q1 = 0,6.9

q = presion Kg/m²

f) Empajer del terreno - a menudo derar cargas sabre muras de contensión, mura de edificias muras de - zótano, relleno en los estribos de puentes, debidas a empujes del terre no, la presión debida a este relleno origina una fuerzo do magnitud variable segun la altura de rrelleno;

=jemplo

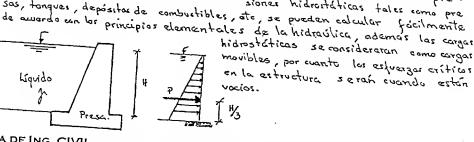


No tragace on
$$D = 7 \ln_3 \left[ \frac{\cos \alpha}{\cos \alpha} \right]$$

B = 7 / H = [ (1 + 15, 2000)]

la carga Pactua sobre 1/3 por encima de la base.

g) - Presiones hidrostáticas las extructuras sometidas a presiones hidrostáticas tales como pre sas, tonques, depósitarde combustibles, etc, se pueden calcular fácilmente



## 3.12.RE SUMEN DE CARGAS.-

Para fines de cargas a una estructura se presenta el siguiente resumen

## P O F

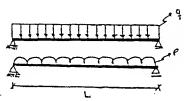
## NOTA CION

## DESC. Y UNIDADES

Se puede denotar por:

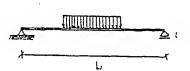
P,Q,F.

Cargas puntuales sus unidades son [Kg] [th] [KN] [N] [Lb]



? Se puede denotor por:

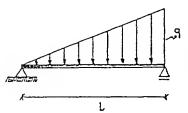
larges unformemente distri buidas Kalm, tolm, KN/m, N/m, 15/pie



Se puede denotur por: largos uniformemente distribuidas en un tromo parcial.

P, q, w, etc

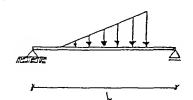
Kg/m , tn/m --- etc.



denotar por
P, J, w en
la máxima
ordenada

Cargas uniformemente variables

Kolm, th/m, KN/m, etc.



Se puede denotar por p,q ów en

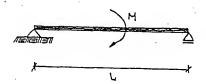
p,q ów en la máxima ordenada. lurgas uniformemente variables an un tramo parcial

K8/m , tn/m , etc

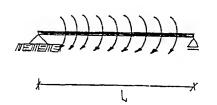
## TIPO DE CARGA

## NOTACION

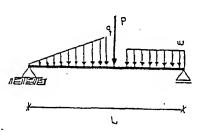
## DESC. Y UNIDADES



Se puede denotar per M larga PAR único ó carga momento Kg·m, tn·m, KN·m, etc.

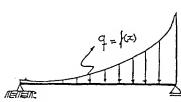


Sa puede danatar por Carga PAR uniformemente distribuida. Kg·m/m tn·m/m KN·m/m



Su notación es combinado

largus combinade: susunidades segun las corgas.

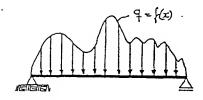


Su notacion:

lorga variable segun

f(x) Susunidades

P, f, w en la orde
noda máxima.



Su notoción

Cargas variables combinadas segun jon susunidades variables.

## RET - EI

## RESOLUCION DE ESTRUCTURAS ECONOMICOS

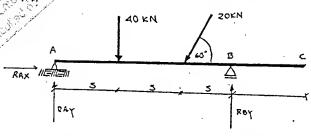
4

4.1. CALCULO DE REACCIONES -

Zona Facultad de Tocnología
Los primeros incúgnidas que presentan en una

Calle Regimiento Campos Nº 189

estructura son las reacciones de apoyo.



El tramo AB se llomo viga entre 2 opoyos (AyB) y el tramo BC se llamavoladizo con apoyo en (A) Su resolución: Se basa en la aplicación de las 3 œvociones fundamentales de la estática.

$$\Sigma_{MA}^{+}=0$$
  $40.5 + 20 sen 60°.10 - 28.15=0.
 $\Sigma_{B} = \frac{373.205}{15} = 24.88 \text{ KN}$$ 

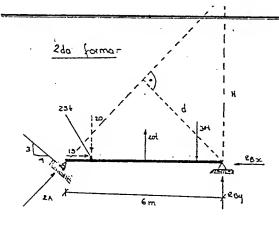
$$RAT = \frac{486,603}{15}$$

Note 1. Para que exista estabilidad en la estructura, el equilibrio de fuerzas debe estar en equilibrio estático.

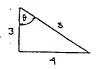
Vale decir

Comprobación:

problema 30t 20 £ In la estructura mostrada en la figura existen fuerzas extremas 25, 20 y 30 t, además de las fuerzas derconocidas RA, RBX y RBY -( peaccionés ) Su cálculo: existen dos posibilidades. AMBOT / ML EMA=0 Send= =  $\cos d = \frac{3}{5}$ Ty = 23. Send E MA = 0 20.1 - 20.30 + 30.3 - 284 +6 =0 284 = 113 Peg = 18,334 (PA) se prede descomponer en BAX la reacción en A por le tanto: (1) PAY . 6 -20.50 + 20-3 - 3U-1 = 0 → EFx =0 2Ax+13-80x=0 (z) . tg B = RAX => = PAX RAY las soluciones de (11,(2),(3) dan los resultados del problema. da (1) RAY = 70 = 11,67 + => RAY = 11,67) 3 x 11,67 = eax => PAX = 8,75ty finalments en (2) 8,15+15= 2Bx -> | 8Bx = 2375+ Control + EFx =0 8,75+15 = 23,75 + EFy =0; 11,67 +18,33 +20 = 20+30 50 - 50 CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 47



la Segunda forma es buscar un punto de intersección entre las rectas de acción de 20 y 2By o sea (0)



$$dq\theta = \frac{H}{6} \implies H = 6 \cdot \frac{d}{3} = 8m$$
  
Sen  $\theta = \frac{d}{6} \implies d = 6 \cdot \frac{d}{8} = 4.8$ 

$$12A' = \frac{70}{4.8} = 14.581$$

$$84x = \frac{3}{5} \times 14,58t = 8,75 t$$

ZM. -0

(4,3) Calcular las reacciones de la siguiente estructura.

20 km

1º) análisis estructural (grada estático)

G = E - E = E - esociones °H = 3D

2º) análisis de unidades: (Uniformizar unidades de un sistema a otro

 $1 \text{ kg} \approx 10 \text{ N} \qquad 1 \text{ KN} \approx 1000 \text{ N} = 40 \text{ KN}$   $1 \text{ ton} = 1000 \text{ kg} \implies 4000 \text{ kg} = 40 \text{ KN}$   $\implies 2 \text{ ton} = 2000 \text{ kg} = 20 \text{ KN}$ 

3.) Análisis de apoyos: (El apoyo A, tiene cierta indinación por lo tento se producen reacciones en y ez, que a su vez cada una de etiene su componente Zix y Riy; exx y ezy respectivamente).
Por la tanta:

Pero Rix = 21 Sen 30°

Eny = 21 Cos 30°

Eny = 21 Cos 30°

 $P_{2x} = P_2 C_0; 30^{\circ}$ 

(+ 2 Ma 40.3 - 20 + 10.5 en 60.10 - 28.14 + 20.3 (14+2,5) = 0

EMB=0 1836,6025 =131,1859 KH

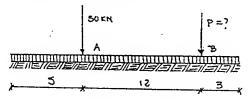
4:) Resolución de la estructura

Biy \*14 + Pzy x 14 - 40.11 - 20-10 sen 60.4 + 20.5.2,5 =0

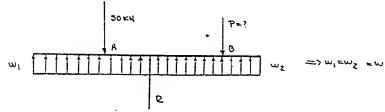
P, Cos 30° · 14 + Pz Sen 30 × 14 - 440 - 20 - 34,641 + 250 = 0 19 P. Ccs 30 + 19 P. Sen 30" -294,691 = 0 (1) ÷ EFz=0 PIX - P2x - 10 Cos 60 = 0 P1 Sen 30 - P2 Ccs 30 - 5 = 0 (2) En (2) 0,5- 21 = 82 Cos 30 +5 - Luego en (1) E1 = 1,73205 E2 +10 19 (1,73205.R2 +10) Cos 30 +19 R2 Sen 30 -244,641 =6 27,99999.82 = 123,397944  $T_2 = \frac{123,397444}{27,99999} = 4,407$ P. = 17,633 KN Rix = Risen 30 = 8,8169  $P_{Ax} = P_{1x} - P_{2x} = 5,0003$ RIY = P1 Cos 30 = 15,271 R2x = P2 CCS 30 = 3, 8166 P27 = P2 Sen30 = 2,2035 2016 FI = 422 + hid = 423 Control + EFx = 0 5-5=0 +1 2Fy =0 17,4745+131,1859 -40-8,66-100 = 0 Sin consideror el peso propio de la viga apoyada -PROBLEMA 4,4: sobre el suelo, y según las cargas mostradas en la figura. Cakular lo reacción en el piso. kig (a) 8 fig (b)

Euponemos q' la reacción producida en al suelo será según la mostrada en la figura (b) (variación lineal). Le reacción se subdivide en una fuerza uniforma (rectangular) y otro de variación uniforma (triangular) cuyos resultantes son R, y Rz-respectivamente. Con magnitudes W, y Wz en les extremes D1 = W1 + 13 ; B2 = 1 ( W2-W1) -13 Haciendo ( Mc = 0  $-2_{1}\cdot 35 - 2_{2}(\frac{2}{3}\cdot 13-3) + 5*8 = 0$   $-\omega_{1}*13\cdot 35 - \frac{1}{2}(\omega_{2}\cdot \omega_{1})\cdot 13(\frac{2}{3}13-3) + 90 = 0$ -455.W, - 36, 833 (Wz-W,) +40 =0 (x)-36,8333 ·W, -8,664+W,+40=0 Z Mo = C  $-418 + 211 + 4.5 + 2\left(\frac{13}{3} - 2\right) = 0$   $-32 + w_1 \times 13 \cdot 4.5 + \frac{1}{2}\left(w_2 - w_1\right) \cdot 3 \times \left(\frac{13}{3} - 2\right) = 0$ -32 + 58,5.W, +15,16667 (W2-W) =0 15,16667 W2+43,333·W1-32=0 (II) de los soluciones del oistema (I) y (II) dan las resultadas delproblema De (2) y(1) W2 = 0,99 42 KN/m W, = 0,3905 KN/m Verificación. Debe cumplir + EFY = 0 0,3905 +0,9942 x13 = 4+5 9,∞529 Exista un erior de 0,000 5 debido al redondeo Pág. 51 CARRERA DE ING. CIVIL

Problema 4,5 - Una viga uniforme se encuentra apayada sobre el suelo, sin considerar el peso del mismo. Determínesa el valor de P para q' la tension sea uniforme.



Ma) Condición la tensión (reacción) soportada por el euelo debe ser uniforme



R = w.20 ( Resultante de la reacción en el suelo

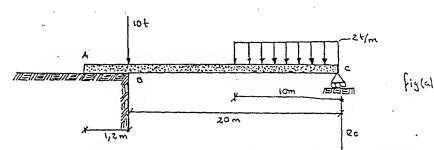
la resolución de (1) y (3) ó (1) y (2) don los resultados padidos

$$de(3)$$
  $140 \text{ w} = 600 \implies W = \frac{600}{140} = 4,286 \text{ KN/m}$   
 $En(1)$   $12P - 100 \cdot 4286 \implies P = \frac{428,60}{12} = 35,72 [KN]$ 

: lostrol

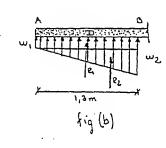
P = 35,72 [rn]

Problema 4,6 " Una viga uniforme a payada segun muestra la figura, sir se considera su peso propio calcular los reacciones de apoyo.



El apoyo A-B esta en una longitud, por la tonto su roacción será, la mostrada segun fig (b).

P, = W, \* 1,20



 $e_2 = \frac{1}{2} (w_2 - w_1) 1,20$ Por lo tanto, los incognitas serán  $e_1, e_2 y e_2$ 

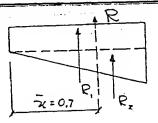
Por otra purte la P para por E => (+ E HE = 0

Asumiendo. \$ = 0,7; SeTiene (+ ZME=0: 10, +0,5 + Z + 10 + 15,5 - Rc + 20,5 = 0

$$A = 14.634 t$$

Verificando: 1 5 Fy=0; 15.366 + 14.634 = 10+20

Pero. R. + R2 = R (1) R, + R2 = 14.634 14.634 7 = 0.6 P, + 0.8 R2



14,634 × 0,7 = 0.6 R, + 0.8 Rz 10,2438 = 0.6 R, + 0.8 Rz (z)

Setiene: R = 19.639 - Rz 10,2438 = 0,6 (14,634 - R) +0.8 R2 => R2 = 7,317 t De (1)

Finalmente

$$W_{i} = \frac{7.317}{1.2} = 6.098 \text{ f/m}$$

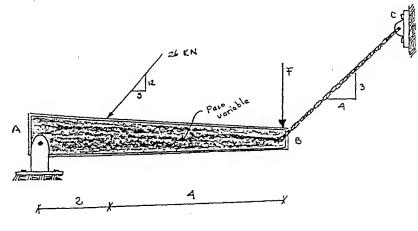
$$W_{e} = 18.293 \text{ f/m}$$

$$W_{e} = 18.293 \text{ f/m}$$

Problema 4,7 Il peso de la viga AB voria ezgún muestra la figura a) determinar las reacciones de apayo mostrados según-

Calcule la maxima corga # q' se puede aplicar en B; ademas de las y estructura las cargas

reacciones.



Para el inciso a) = 40 KN peso =

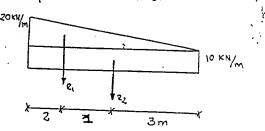
en forma esquemática

20 KN/m

10 KN/m

1

Se hace un coste imaginario en la cuerda: por lo tarto este será reom plojado por una fuerza T (tensión) para mantener el equilibrio en la est tructura, a su vez puede descomponerse en Tx y Ty respectivamente la carga trapecial se puede tomar como.



luego: (EMA -c

 $\pm(\cdot)$ 

$$R_1 = \frac{1}{2} \cdot 6.10 = 30 \text{ kN}$$
;  $R_2 = 6.10 = 60 \text{ kN}$   
 $\cos \alpha = \frac{4}{5}$ ;  $\sin \alpha = \frac{3}{5}$   $\cos \beta = \frac{3}{13}$ ;  $\sin \beta = \frac{12}{13}$ 

P. 2 + P2.3 +26 San B. 2 + 40.6 - T san d. 6 = 0

Ty = T. sond = 88 KM

Tx = Toosd = 117, 337 KN

$$\sum_{\text{EMB}=0}^{\text{EMB}=0} P_{\text{AY}} \cdot 6 - 26 \operatorname{Sen} \beta \cdot 9 - E_{1} \cdot 9 - e_{2} \cdot 3 = 0$$

$$P_{\text{EMY}} \cdot 6 - 24 \cdot 9 - 30 \cdot 9 - (0 \cdot 3 = 0) \Rightarrow P_{\text{EMY}} = 66 \text{ KN}$$

$$\Rightarrow \sum_{\text{ETZ}=0}^{\text{ETZ}=0} - P_{\text{EMZ}} - 26 \operatorname{Cos} \beta + T \cos \alpha = 0$$

$$- P_{\text{EMS}} - 10 + 1946, 63 \cdot 9 = 0$$

$$\text{Csquerno final.}$$

$$\text{Csquerno fin$$

Zeacciones:

(+ EMB =0 PAY.6 - 30.9 -60.3 -29.9 =0

ZFx =0

control:

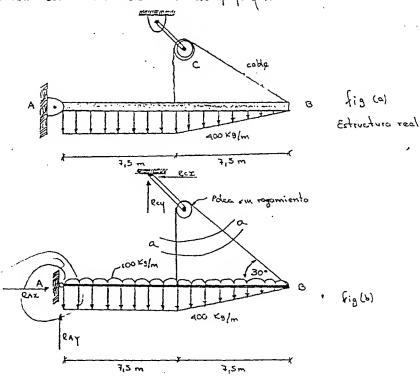
000

.. PAX = 110 KN PAY = 66 KN PCX = 180 KN

Problema 112.8 Una vigo atirantada según muestra la figura, ruyo

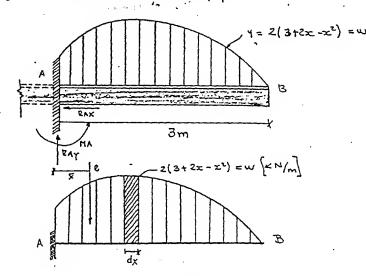
peso propio es de 100 kg/m Según los cargas y astrue

tura mostrada colcular los reacciones de apoyo y la tensión en la cuerda



Si se hace un coste en a-a se tiene la parte inferior y superior, per la tanto 400 kg/m 7,5 Solución \(\sum\_{A=0}\) 100.\(\frac{15^2}{2} + 400.\(\frac{3.5^2}{2} + \frac{1}{2} 400.7\), \(\frac{7.5}{1.5} + \frac{15}{3}\) - \(T - 7.5 - 7.5 \) \(\frac{3}{3}\).\(\frac{1}{3}\) (EMO=0 PAY.15 -100.15 - 400 -7,5(7,5+ 7,5) - 400 -7,5 (37,5)+7,5. RAT = 2250 Kg -t-> ZFx = 0; PAX - T. cos 30" = 0 PAX = 2500 Cos 20° = 2165, 06 Kg => RAX = 2165,06 Kg In la parte superior: 111131111 => Rex = 2165,06(Kg.) Tx = 2165,06 Kg Rey = 3750 (Kg) T = 2500Comprobación final 1 ETY =0 2250 +3750 = 160.12 + 400.75 + 1/2 400.75 <000 = 6000 100 Kg/m - ZFy = 0 2165,06 = 2165,06 RAY = 2260 0=0 CARRERA DE ING. CIVIL ₌ Pág. 58

la carga distribuida actua sobre lo viga como se muestra en la - figura calculense las reacciones de apoyo.



11) Se debe encontrar la resultante y la ubicación del mismo

$$A = \int_{0}^{3} (6 + 4x - 2x^{2}) dx = \left[ 6x + 2x^{2} - \frac{2}{3}x^{3} \right]_{0}^{3}$$

Por la tonto  $R = A = 18 \text{ KN} \Rightarrow A = R = 18 \text{ (KN)}$ 

$$\Rightarrow A = R = 18 (KN)$$

$$Q \cdot \overline{X} = \int x dA = \int_{0}^{3} x w dx$$

$$8 \cdot \bar{x} = \int_{3}^{3} 2x(3 + 3x - x^{2}) dx = \int_{3}^{3} (6x + 4x^{2} - 3x^{3}) dx$$

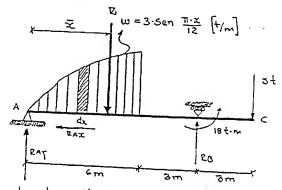
$$18.\overline{z} = \left[3x^2 + \frac{4x^3}{5} - \frac{x^4}{2}\right]^3 = 3x^2 + \frac{4x^3}{5} - \frac{3^4}{2}.$$

Restante:

$$PA_{7} \cdot 3 - MA - 18 (3-1,25) = 0 - 22,5-31,5 + 2A_{7} \cdot 3 = 0$$

$$PA_{7} = 18 \text{ KN} \qquad y \qquad RA_{7} = 0$$

Para las cargas combinadas según la figura calcular las reacciones de apoyo.



1º) Se debe encontrar la resultante de la cargo variable trigonométrica.

$$A = \int_0^{\infty} 3 \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12} dx$$
 es de la forma  $\int_0^{\infty} a \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12} dx$ 

$$A = \int_{0}^{6} 3 \operatorname{Sen} \frac{\pi \cdot x}{12} dx = \left[ 3 \cdot \frac{12}{\pi} \left( -\cos \frac{\pi \cdot x}{12} \right) \right]_{0}^{6}$$

$$A = \frac{3c}{\pi} \left[ -\cos \frac{\pi \cdot x}{12} - \cos \frac{\pi \cdot x}{12} \right]_{0}^{1}$$

$$A = \frac{3c}{\pi} \left[ -\cos \frac{\pi \cdot 6}{12} - \left( -\cos \frac{\pi \cdot 0}{12} \right) \right] = \frac{36}{\pi}$$

$$\frac{A = 11,46 + = R}{\text{obicación}}$$

Por definición se sabe que:

Porlo tanto

8-x-8-88.9+5-12=0

+1 = Fy = 0

11,46 - 3,82 + 52 = 28 - 9 => RB = 10,64 +

EMB =C

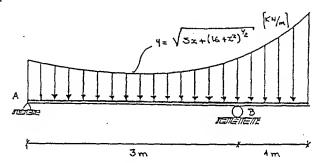
PAY = 0, 46 . 5, 18 - 8 + 5 · 3 = 0 => RAY = 5, 82 +

Control

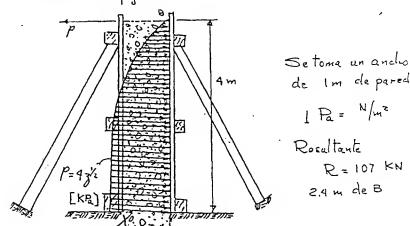
5,82 +10,69 -11,46-5=6 =>0=0

## PROBLEMAS PROPUESTOS

(1:) Calcular las reacciones de apoyo segun cargas y estructura mostrada en cacla figura diferencial.



(2) El molde se utiliza para vociarma parad de concreto con un ancho de 5 mts. Determinar las reacciones en la base de la colunna si la presion que ejerce el concreto fresco en la columna A·B puede darse aproxima damente como seda en la figura.



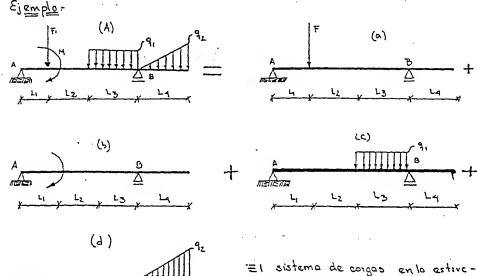
8 KB

CARRERA DE ING. CIVIL

\_ Pág. 61

4.2. SUPERPOSICION DE EFECTOS: ivendo una estructura tiene diferentes cargas, es decir puntuales, momentos, fuerzas distri

buidas, etc se puede descomponer coda una de estas en varias estructuros y corgos definidas, y finalmente sumar cada una de estos para en contrar el efecto final.

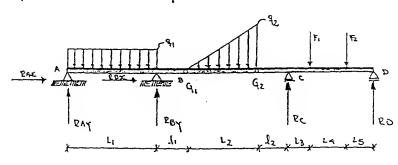


turo (A) se puede des componer en los estructuros (o), (b), (c) y(d), luego se cumple.

(A) = (a)+(b)+(c)+(d)

coyos efectos individuales, forman
el efecto total en (A).

4.3. VIGAS GERBER: Se lloman vigas Gerber a los estructuros continuas - articuladas qui tienen directa aplicación en puentes, don de por cada articulación adquiere una ecuación de condición.



El análisis estático de las vigas gesber consiste en:

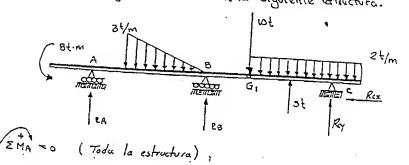
GE = Nº de Reacciones - =" de la estática - = s de condición 9E = 5-3-2=0 => =st. Isostática.

RAX, RAY, RB, Rc, RB incognitus

G, y Gz (Articulaciones) => Ecuaciones de condición

9, : 92; F, F2 => Sistema de Cargos.

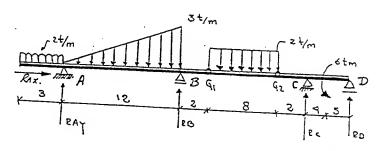
Su resolución -Elemplo 1 Calcular las reacciones de a poyo pora las corgas mostradas en la siguiente estructula.



-8 + 1 9.3.6 - BB-12 +10 -16 + 2.12.55 .2.5. - Bed.5(=0

Comprobación:

Colculor las reacciones de la siguiente extructura segun carga: mostradas en la figura.

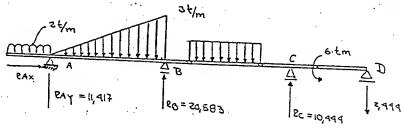


PAT. 33 + PB. 21 + PC. 9 - 2.3.39,5 - 
$$\frac{1}{2}$$
.12.3.25 - 2.8.15 - 6 = 0 (3)  
Pesolulendo el sistema formado por los ervaciones (1)  $\gamma$  (2)  
se tiene:

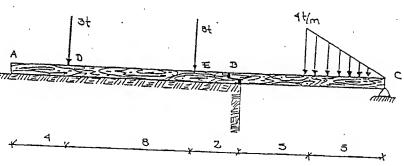
$$-5.9 * 1'2 + \frac{2}{1} \cdot 9.15.8 - 60.15 + 5.8 - 18 - 60.54 - 6 - 50 * 39 = 0$$

(+ E MA = 0

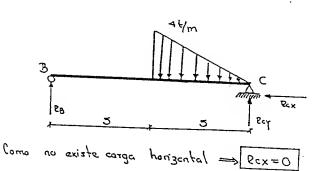




Ejemplo 110 3 Una viga se eneventra apoyada regin se muestra en la figura sin considerar su pero propio. Cakular las reacciones de apoyo.



1º) Se resuelue el tramo B-C / Se encuentra articulación en B)



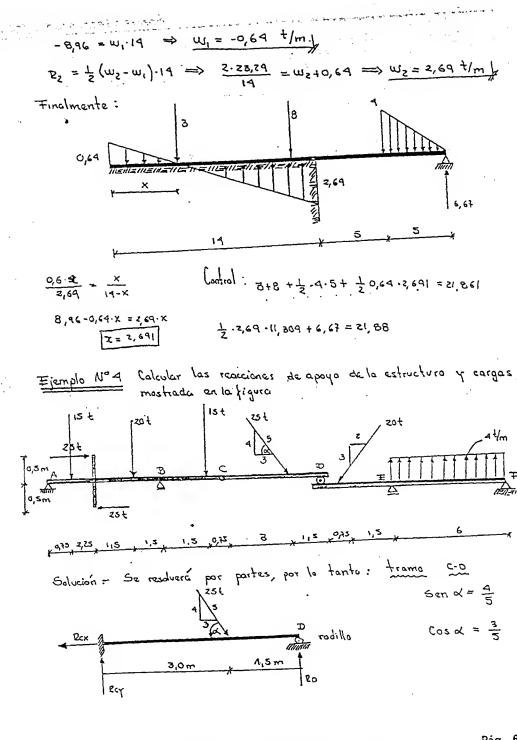
| 
$$z = 0$$
 |  $z = 0$  |  $z$ 

Esoluiendo el sistema formado por las das ecuaciones.

$$P_2 = 23,29[t]$$
  
 $P_1 = -8,96[t]$ 

CARRERA DE ING. CIVIL

g. 66



CARRERA DE ING. CIVIL Pag. 67

-13,333.2,25-20.5cn/8.1,5-4.62-8FY-6=0 => PFY=-21,16[t]

-13,333.8,25 -20. Sen/3.7,5 + CE.6+4.62 =0 => PE = 27,132[t]

Control + 1 EFY=0

PAY + 20 + 20 + 20 + 20 + 14.6 = 15+20+15 +25.5end +20 senß

11,458 + 45,208 + 27,132 - 21,16 +24= 15+20+15+20+16,639.

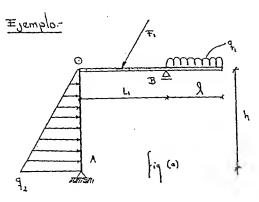
-1x +1x -11,093+11,093=0 -

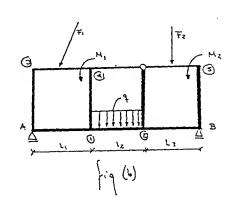
## PORTICOS -

0 = 0 => 0 K!

DEFINICION- Los llomados pórticos rígidos son estructuras cuyos elementos estan generalmente unidas entre si mediante nudos
copares de resistir todar las fuerzas como momentos, fuerzas axiales y fuerzas transversales; por lo tanto se puede definir como:

"Un portico rigido es una estructura compuesta percierto número de elementos cituados en un plano y unidos entre si para formar un entramado rigido por meclio de nudos, algunos de los cuales, a todos ellos, son capaces de resistir momentos, en lugar de estas articulacio nes o estar articuladas.

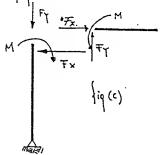




## SU DETERMINACION DEL GRADO ESTATICO -

GRADO ESTATICO - El grodo estático depende del Número de barras, nudos, Reace

ciones de apoyo, odemas del número de ecuaciones de condición. Fiente. figura (a) se aisla al nudo se tiene el caso segun indica la figura. (c)



El número total de incégnitos independien tes esiqual a la suma del número de elementos de reacción desconocida más el número total de componentes de los fuerzas interiores en los borras desconocidas.

En un pértice con nudes rigides, le acción de un nude sobre una borre puede consistir

en un PAR lo mismo una FUERZA AXIAL y TRANSUERSAL: percosi se conocen estas fuerzas en el extremo de esta pieza, se puede hallor los contidades similares en los demas reacciones

Abrlo tonto, sólo hay 3 componentes de los fuerzas interiores - pora cada barra del pórtico, los ruales estan en equilibrio estático con- la siguiente borra.

Si al número de incognitas llamemos por (e1) y el de los barros (b) el número total de incognitas en un pórtico rigido esiqual a:

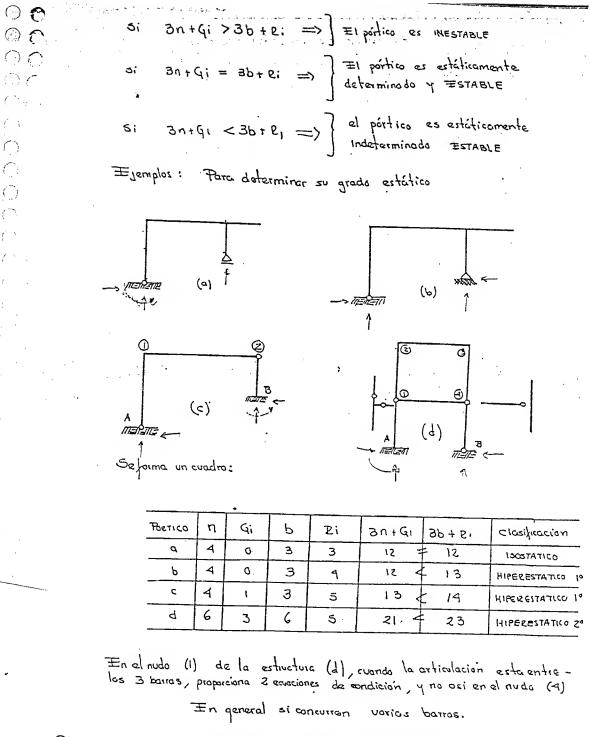
Si se aisla un nudo rígido como cuerpo libre fig (c) sobre el actuarán un sistema de fuerzas y faces para quexista equilibrio en es
te nudo, debe satisfacer a las tres ecuacianes fundamentales de la estática: estas son:

Si el pértico en ronjunto está en equilibrio lo estorá también codo uno de sus nudos, si hay (n) nudos rígidos en el portico par lo -tanto se pveden obtener en total de 3.n (Eucciones) de equilibrio estático

A veces se introducen en la estructura articulaciones o eruacianes especiales de condición) llomando (G, o estas erunciones), se tandran entonces: 3.71+G1 (2) para hallar las incognitas

Por lo tanto "El criterio de estabilidad de un pártico rigido se abliene comparando el Nº de incognitas 36+8; con el de los ecuaciones independientes, 3n+q; entonces puede deducisse que:

CARRERA DE ING. CIVIL



CARRERA DE ING. CIVIL

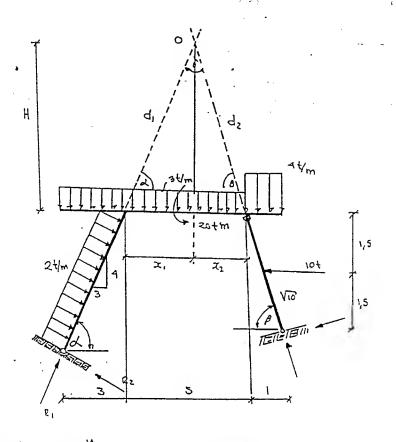
Il número de ecuaciones de condición el 10º de barras-1 Gi=4 o Sea, hay 5barras => Gi=4. en el nudo (a) <u> Ejemplo Nº1</u> Determinar los reacciones de apoyo de lo siguiente extructuro EMA=0 (Toda la estructura) -12+ = 10.4 ( 10) - 2.9 (2+2) - 237.8+RBX.2 = 0 287 -12+66,667-82-8607+Z-EBX =0 2 BOX - 8 BDY + 22,6667 = 0 (4) (EMG, =0 (hocia obajo) 2.4.2-8Bx.4=0 => | PBx=4+1 5.4 - 8.581 +25, ceet =0 => 18B1 = 3.833/1) 王(1) (ENB=0 (Toda la estructura) 0 = 5.8.5 - (5-01.5) 01.8 5-51- 5.xa9 + 8.7a9 2. PAX + 8. PAY - 121, 33 =0 EMG1 = 0 (a la izquierda.) 0= (s-01-E) 01.D. 5-51-8. YAY + 3. XAY 0 = EEE 201 - TAS 8+ XAS 6 (4)  $6 24 \times + 29 \cdot 24 = 0$   $6 24 \times + 8 \cdot 24 = 105 \cdot 333 = 0$ 16 DAY - 258,666 => PAX = -9)

CARRERA DE ING. CIVIL

Påg. 72

Control + E Fx = 0 -4+4-8 =0 + E Fy = 0 16,167 + 3,833 - 1,4.10 = 0 120-20=0 - Cumplell Fjemplo N°Z: Calcular las reacciones de apoyo del siguiente portico 2 t.m @ 2 t/m 5 1-análisis del grado estático 3n+91 3b+81 3.9+1 3.3+9 2-Cálculos auxiliares 13 = 13 ISOSTATICO -la prolongación de las rectas de acción de elyez se cortan en un punto "o" Send = 4 Cosd = 3 tod = 4 Sen  $\beta = \frac{3}{\sqrt{10}}$  Co  $\beta = \frac{1}{\sqrt{10}}$  ig  $\beta = 3$ <= 53,13° y = 55, 305° CARRERA DE ING. CIVIL

....



$$\frac{5 \text{ end}}{dz} = \frac{5 \text{ enf}}{5} \implies dz = \frac{5 \cdot 5 \text{ enf}}{5 \text{ enf}} \implies \frac{dz = 4,865 \text{ m}}{5}$$

$$\frac{5 \text{ enf}}{d_1} = \frac{5 \text{ enf}}{5} \implies d_1 = \frac{5 \cdot 5 \text{ enf}}{5 \text{ enf}} \implies \frac{d_1 = 5,769 \text{ m}}{5 \text{ enf}}$$

$$5 \text{ end} = \frac{H}{d_1} \implies H = d; \text{ send} = 5,769 \cdot \frac{9}{5} \implies H = 9,6152 \text{ m}.$$

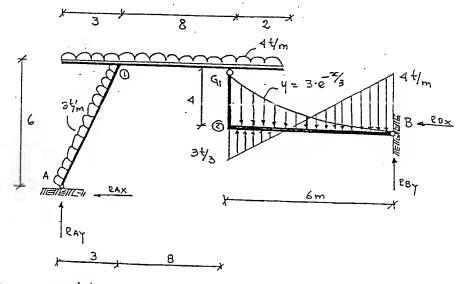
$$\frac{1}{4} = \frac{H}{x_1} \implies x_1 = \frac{4,6152 \cdot 3}{9} \implies \frac{x_1 = 3,4614 \text{ m}.}{3}$$

$$\frac{1}{4} = \frac{4}{x_2} \implies x_2 = \frac{4.6152 \cdot 1}{3} \implies \frac{x_2 = 1,5384 \text{ m}.}{3}$$

6,4461 P2 x 10, 769 - 10.8, 269 - 22, 5 . 2, 2116 - 20. 4. 8. 2, 3384 + 9, 487 - 6, 4 4(1+ e4 . 8, 02) (1) 0= 38.8P,OF-P9.550,8 + 59.Px, 01 + zMq1 = 0 · a la dereche 9, 487 . 1,5811 + 84.3,1623 =0

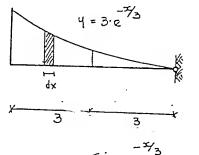
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 75

Calcular las reacciones de apoyo para las cargas mostrodas de la siguiente estructura. IJemplo N.3



Sugrado estático 3n+q1 = 3b+ei

Barra 2-B Corgo variable.



$$A \cdot \vec{x} = \int_{0}^{3} 3x \cdot e^{-\frac{x}{3}} dx$$

$$A = \int_{0}^{3} 3 \cdot e^{-x/3} dx$$

$$A = \frac{3}{2} \cdot e^{-x/3} dx$$

$$A = 3 \int_0^3 e^{\alpha x} dx = 3 \left( \frac{1}{\alpha} e^{\alpha x} \right)$$

= 1,254 m/

Resultante. Send = 6 [ 3] St | 6,858 3 +9.1,5 +52.6,5 +5,689 -17,259 - 3,857 -11,857 +6,858 1,585 - CBY -17 - 28x-2 = 0 - esy . 17 - esx. 2 = -538, 228 (1) EMG, = 0 a la derecha. 3=P.x83+ 3.783 + 788, A.888, A.887 + 688, C + 688, C - 568, E -- ROY . G + R8x . 9 + 37, 138 la eq. (1) multiplicando por Z -39.887 - 9.88x +1076, 456 =0 -6 837 + 4.88x + 37,138 = 0 -40.004 + 1113,599 =0 Par = 27,84(t)
Pax = 32,475(t) EMB=0 (Toda la estructura.) PAY -17 + BAX - 2 + 18 · 1 + 9 · 15,5 - 5 2 · 0 · 5 - 5 689 · 4 7 46 + 3 857 - 5,148 - 6,856 · 11 · 14

17. BAY + 2. BAI - 682, SOZ =0 (3)

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 77

11. 
$$PAY + 6.PAX - 373,5 = 0$$
 (4)

-51.  $PAY - 6.PAX + 2097,500 = 0$  (1)

11.  $PAY + 6.PAX - 373,5 = 0$  (2)

$$PAY = 91. 85[t]$$

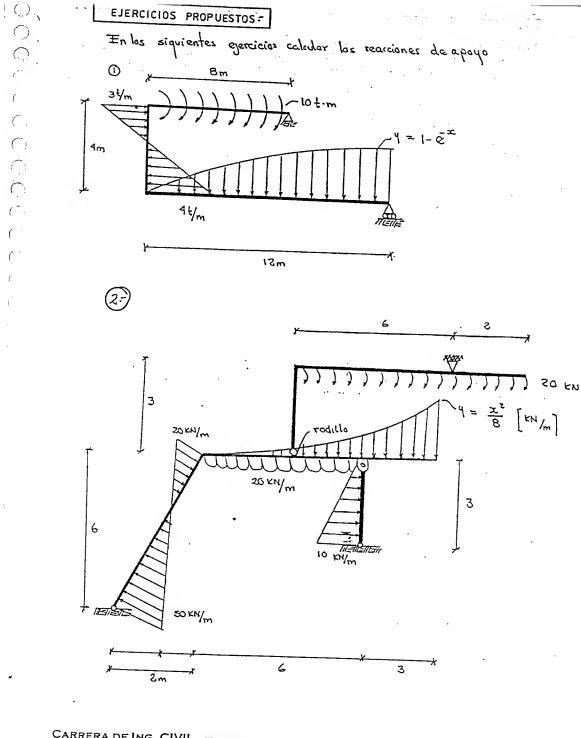
$$PAY = 91. 85[t]$$

$$PAY = 191. 95[t]$$
(on trol:  $\rightarrow EFX = 0$ 

19.  $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 + 18 - 37, 975$ 
 $475 +$ 

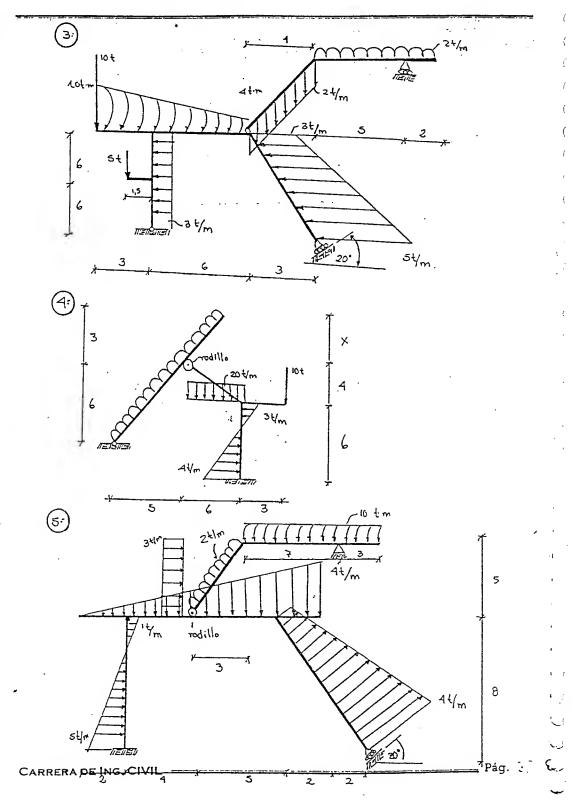
RAT . 11 + BAZ. 6-18-3-9.9,5 - 52-9,5 = 0

E Mqi a la izquierda.

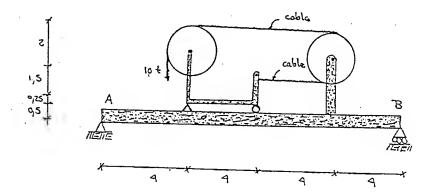


CARRERA DE ING. CIVIL

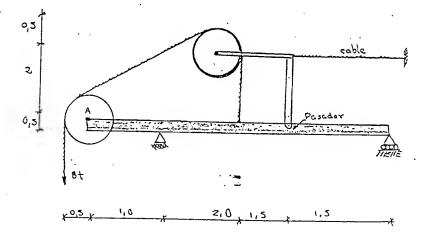
🛂 Pág. 🛴



(6) la barra A-B esta apayado tal como muestra la fig calcular las reacciones de apoya segun las peleas y cargos mostrados en la figura.



Peso de los demás elementos. Colculor las reacciones du apoyo segun cargas y poleas mostradas en la fig.

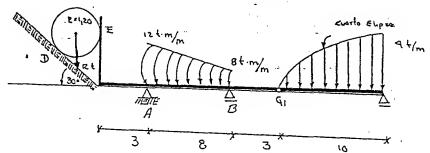


EJERCICIOS RESUELTOS -Continuación. Una viga uniforme A-B de Peso q [KN/m] de langitud (L), esta suspendido par 3 everdos AP y AB de igual longitud Demostrar que 0 = arctsen (2M) Diagrama de cuerpo libre. ٧z Solucion W = Resultante w = q. L (peso total) In al triongulo ADC se tiene 5 = 42  $\cos \theta = \frac{1}{\frac{1}{2}} \implies h = \frac{1}{2} \cos \theta$ < = (€05E)·Z  $cos(Q+O) = \frac{4}{P} \Rightarrow P_1 = q \cdot cos(Q+O)$  $h' = \frac{L}{2 \cdot \cos \delta} \cdot \cos (\delta + 0)$ lucco (ZMp=0  $W \cdot \dot{x} - M = 0 \quad M = Q \cdot L \cdot \ddot{x} \quad (I)$  $pero \bar{x} = h - h' = \frac{L}{2} \cos \theta - \frac{L}{2\cos \theta} \left[ \cos(\theta + \theta) \right]$ Simplificando I = { (seno. +q6) (II) reemplozando en (I) M = 91 x 9.1 ( seno 46) Realizando operaciones  $\frac{2M}{91^2} = sen \theta \cdot t_9 \delta$ O = arcsen ( 2M )

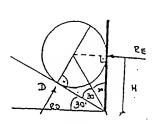
CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 82

(5) Calcular los reacciones de apoyo de la siguiente estructura



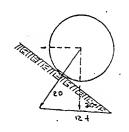
1º In la parte izquierda de la estructura se producen reacciones enlor puntos Dy E



Sen 30° = 
$$\frac{1.2}{d}$$
  $\Rightarrow$   $d = \frac{1.2}{5en 30}$   
 $d = 2.4m$   
 $\cos 30^\circ = \frac{H}{d} \Rightarrow H = 2.4 \cdot \cos 30^\circ$ 

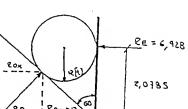
14 = 2,0785

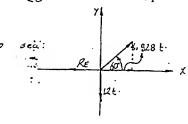
Descomponiendo la fuerza de 12t en bol plano



$$\cos 30^{\circ} = \frac{12}{20} \implies 20 = 13,856 +$$

$$5en 30^{\circ} = \frac{20x}{20} \implies 20x = 6,928[t]$$





$$\Rightarrow ZTx = 6,928 - RE = 0$$

$$\Rightarrow RE = 6,928(t)$$

From 
$$G_1 - C$$

At  $f$ 

CARRERA DE ING. CIVIL

ig. 84

Punto de Aplicación

$$A\bar{z} = \langle x \cdot y dx \rangle$$

$$A\bar{x} = \frac{b}{a} \int_{a}^{b} x \sqrt{a^2 - x^2} dx$$

haciendo un cambia de variable

$$A \cdot \bar{x} = \frac{b}{a} \int_{-1a}^{a} \sqrt{u} \left( -\frac{du}{2x} \right)$$

$$A \vec{x} = -\frac{4}{2a} \int_{1}^{6} u^{2} du.$$

b=4

a = 10

$$A \cdot \overline{x} = -\frac{4}{20} \int_{-10}^{6} u^{1/2} du = -\frac{4}{20} \left[ u^{3/2} \cdot \frac{z}{3} \right]_{-10}^{6}$$

$$A \cdot \overline{x} = -\frac{4}{20} \int_{-10}^{6} u^{1/2} du = -\frac{4}{20} \left[ u^{3/2} \cdot \frac{z}{3} \right]_{-10}^{6}$$

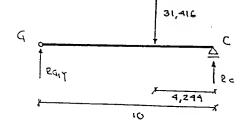
$$A \cdot \overline{x} = -\frac{4}{20} \int_{-10}^{6} u^{1/2} du = -\frac{4}{20} \left[ u^{3/2} \cdot \frac{z}{3} \right]_{-10}^{6}$$

$$A \cdot \bar{z} = \frac{-4}{20} \left[ \frac{2}{3} \left( 10^2 - x^2 \right)^{3/2} \right]_{-10}^{6}$$

$$= -\frac{4}{30} \left[ \sqrt{\left( 10^2 - 0^2 \right)^3} - \sqrt{\left( 10^2 - \left( -10 \right)^2 \right)} \right]$$

$$31,416$$
  $\overline{x} = -\frac{4}{30} \left[ \sqrt{10^6} \right] = -\frac{4}{30} \cdot 10^3 = -\frac{460}{3} = -133,333$ 

$$\bar{\chi} = \frac{-133,333}{31,416} = -4,249 \text{ m.}$$



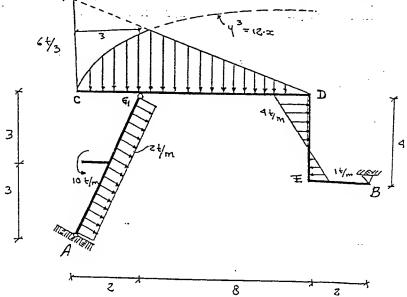
$$\mathbb{Z}_{c} = \frac{180.83}{10} = 18,08 \text{ f}$$

31, 416 . 5,756 - 20-10 =0

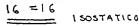
CARRERA DE ING. CIVIL

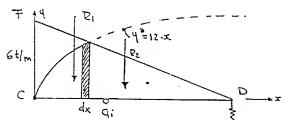
6

Calcular los reacciones de apoyo para la estructura y cargos mostra das en la figura.



- -Análisis del grado estático
- -Analisis de cargas del
- TRAMO: C-9-D
- 3n+G= = 3b+R1 3.5+1





10) Se tiene que encontrar el punto de interserción (0) entre ambas figuras (Parábola y triangular)

Ecuación de la recta, basandose en el sistema de noordenador x, y con contro en c.

$$\frac{1}{6} = \frac{1}{1-x} \implies 11 \cdot y = 66 - 6 - x$$

$$Y = 6 - \frac{6x}{11}$$
 = de la recta

la solución del sistema de =15 (1) y (2) dan el punto de intersección Iqualando (1) = (z) Se tiene  $\sqrt[3]{12 \cdot x} = 6 - \frac{6x}{11}$ 

Resolutendo

$$\frac{si\varrho}{15.x} = \left(1 - \frac{11}{x}\right)_3$$

$$\frac{x}{18} = 1 - \frac{3x}{11} + \frac{3 \cdot x^2}{121} - \frac{x^3}{1331} = da + ercer grado$$
Cuya raiz real es  $x = 4,219$ .

Para x=4,219 => 4=3,699 Ponto de intersección /

$$eqo$$

$$eqo$$

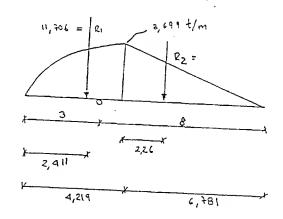
$$eqo$$

$$e_1 = A_1 = \int_0^{4/219} q \, dx = \sqrt[3]{2} \int_0^{4/219} x^{1/3} dx = \sqrt[3]{12} \left[ \frac{3}{4} x^{4/3} \right]_0^{4/219}$$

$$eqo$$

$$A_{1} = \int_{0}^{4/219} \frac{\xi_{1} = 11,706 \text{ t}}{x \cdot y \, dx} = \int_{0}^{4/219} x \left(12 \cdot x\right)^{\frac{1}{3}} dx = \sqrt{\frac{3}{12}} \int_{0}^{4/219} x^{\frac{1}{3}} dx$$

$$A_{1} = \sqrt[3]{12} \left[ \frac{3}{7} \times \sqrt[3]{3} \right]_{0}^{4/219} \implies \frac{x}{1} = 2,411 \text{ m}.$$



$$P_2 = \frac{1}{2} 3.699.6781 = 12.5914 \Rightarrow \frac{R_2 = 12.541(t)}{4}$$

Notar los vabres de la y la del angulo de inclinación de la se puedan encontrar en función columna (En el apoyo A)

teams A-G1 (Resultantes 
$$R_3$$
)
$$R_3 = 2.\sqrt{ac} + lm$$

$$Sand = \frac{c}{\sqrt{40}}$$

$$\sum_{z=2}^{\infty} \frac{1}{\sqrt{40}} : \cos d = \frac{2}{\sqrt{40}}$$

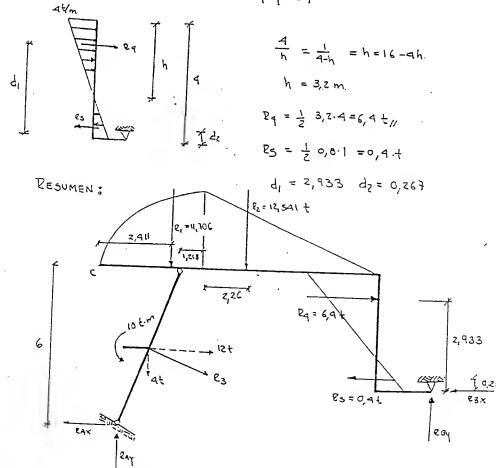
$$\sum_{z=2}^{\infty} \frac{1}{\sqrt{40}} = 12 \pm 1$$

$$\frac{23z^{2}-2.400}{\sqrt{40}} = 12t$$

$$\frac{23z^{2}-2.400}{\sqrt{40}} = 2t$$

$$\frac{2}{\sqrt{40}} = 4t$$

TRAMO DEB (Resultante Rq y Rs)



resolución de la estructura: 4-1+12-3-10+11,706-1,411+12,541-5,4746,4.4,933-0,4.2,267-0= 5 x x09 - 11 - 709 - Rey. 11 - E8x + 2 + 1 45, 893 =0 (7) (18 Mg, = 0 (a la derecha y la parte superior) -11,706.0,589 +12,541.3,479-6,4.1,067 +0,4.3,733-207.9+eex.9=6 -Ray .9 + BBz . 4 + 31,399 =0 do (1) y (2) se tiene 2Bx = 15,607 [t] | 2By = 10, 4.25[t] RAY . 11 + BAX . 2 - 4.10 + 12.1 - 11,706 . 9,589 - 12,591 . 5,521 + +6, 4 · · 2, 933 - 0, 4 × 0, 267 - 10 = 0 11. PAY + 2. PAX - 200, 824 = 0 (3) ZMG1 = 0 a la izquierda DAY-2 + PAX.6 -10 - 9.1-12.3 =0 2. PAY + 6. PAX - 50 =0 (4) de (3) y (4) se tione PAY = 17,822 + ; EAX = 2,393 + ETX =0 12+6,9-2,393-0,4 -15,607 =0 H EFy=0 17,822 +10,425-4-11,706-12,591 =0 0 =0 // ox!



5.1- DEFINICION- Se define una cercha o viga trianquiada (llamada tambien estructura reticulada.) plana, a una estructura principal compuesta por cierto número de borras que están todas en un plano, articuladas entre si en sus extremos formando nudor de modo que estorma un entramado rígido.

5.2. CONDICIONES- In este tipo de extructuras deben complir las siquientes condiciones

- que tienen un pasador sin rozamiento.
  - b) los corgos y reacciones se aplican sóls en los nudos.
  - c) El eje de rada barra es recta, significa q'ecincide con la línea q'une los centros de los nudos en cada extrema

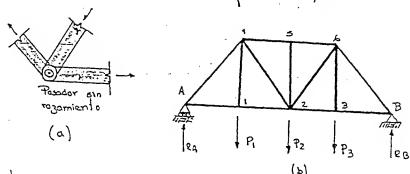
Indudablemente, es imposible que cumpla estas condiciones una cercha real, por lo que llamaremor cercha ideal a aquellas que cumplen ciertas con diciones enumeradas.

Bojo estas condiciones deben cumplir los 3 exaciones fun damentales de la estática.

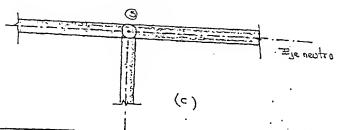
Por la tanto a

EFx = 0 ; EFy = 0 ; EM = 0

gráficamente se puede recumir enlos siquientes os pectos

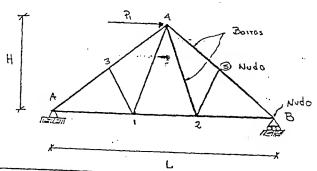


Si tomomos al nudo 5 de la fig (b), se tiene.



5.3. NOMINACION: A las puntos de apoyo . se designerá por los letros mayúsculos . A, B, C, D, etc. a los nudes que . no tienen apoyos por - buidentificación por (A-1)(A-2)... etc. de esta forma los bairos tienen-

Sequin fig (b) anterior se tiene por ejemplo: barros A-A, 9-1



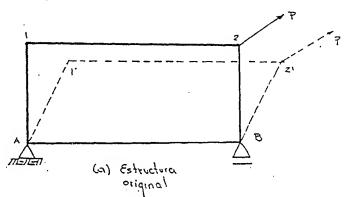
5.4. CRITERIO DE SIGNOS: = n la estructura anterior por ejemplo, estorá formado por un número de barros, nudos y apoyos de tal - monero q' la estructura bajo efectos de carga: estos barros experimenton esfuezas de distintos tipos por ejemplo la barra A-3 (tracción) la -

borra 3-4 tambien es tracción mientras q' la banc 4-5 y 5-8 escompression: por lo tante

traccion (+) compression (-)

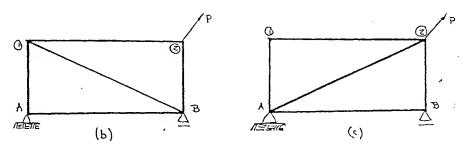
55 DISPOSICION DE LAS BARRAS DE UNA CERCHA? 5 e dice que uno armadura es
rígida, oi no hay movimiento relativo entre 2 de sus partículas, aparto
del cousado por los pequeños deformaciones etásticas que supro los barra

Pora obtener la rigides se prede colocar una barra do - diferentes modos: asi



## No rigido

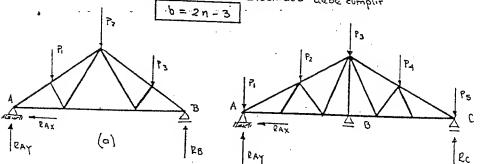
Si no existe una borra de unión lo estructura se deforma en A-1 2-B, e



Rigido las estructuras (b) y (c) permanecen ricitas y estables con.
la incorporación de los barros (1-B) y (A-Z) texpectivamente

5.6. DETERMINACION DEL GRADO ESTATICO: In este tipo de estructuras - se presentan dos formos ele-

o) Exterior ] depende del Nº de apoyas de una
Estructura
b) Interior ] la contidad minima de barras para
mantener la estabilidad debe cumplir



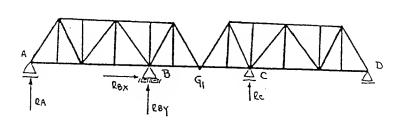
Si se onaliza la estructura (a) se tiene

P=11 62 12021VLICO & EZLUBIE

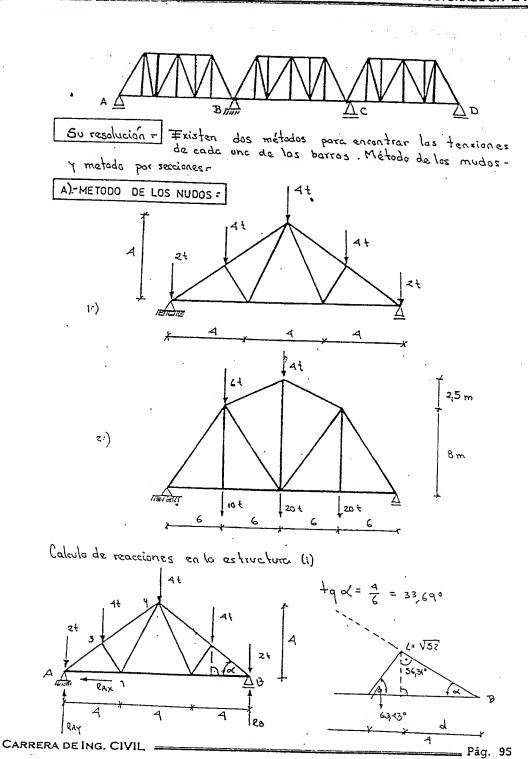
In la estructura (b) se tiene

En resúmen la estructura (b) es hiperestático exteriormente e isostarios interiormente por lo tanto no se puede resolver con las conocimientos du la estática.

Consideremos atro ejemplo.



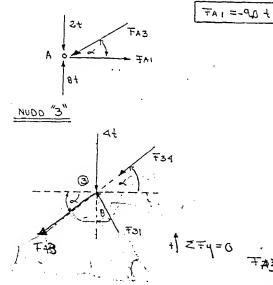
Istructura 1

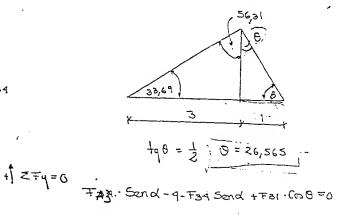


ANALISIS ESTRUCTURAL I CIV  

$$EHA=0$$
  
 $4.3 \pm 4.6 \pm 4.9 \pm 2.12 - 2B.12 = 0$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = B \pm 1$   
 $2B = \frac{aC}{12} = 8 \pm \Rightarrow RB = \frac{aC}{12} = \frac$ 

+ & Fx =0 FAI + FA3 - Cos 33, (9' =0 => FAI = -(-10, 877) Cos 33, 69.

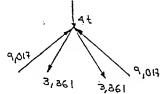




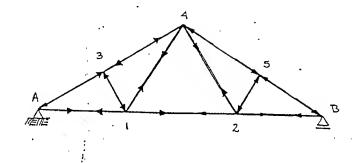
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 97

F19=3,361 H

P OQUM

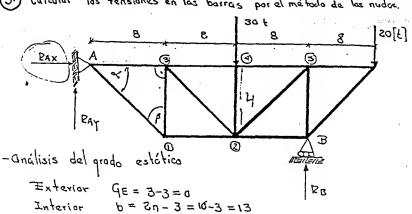


Resumen



BARRA	TEACCION	COMPSESION	LONGITUD	SIMETEKO
A-1 A-3 1-3 3-4 1-4, 1-2	5,993	10,817 3,361 9,017 3,361	٩ .	B-7 B-5 B-5 9-5 9-5
,				

(3:) Calcular las tensianes en las barras par el método de las nudos.



- Calculo de Reacciones

NUO A

(1)

$$\mathbb{E}_{MA=0} = 30.16 - 28.29 + 20.32 = 0$$

$$\mathbb{E}_{B} = \frac{1120}{24} = 46,667 [t] \Rightarrow \mathbb{R}_{0} = 45,437 [t]$$

A 
$$= 0$$
 $A = 0$ 
 $A$ 

$$3,333 + FA_1 \cdot \frac{4}{\sqrt{RC}} = 0$$

$$t_{q} \propto = \frac{1}{8} \implies \alpha = 26,565^{\circ}$$
 $t_{q} \propto = \frac{1}{8} \implies \alpha = 26,565^{\circ}$ 
 $t_{q} \propto = \frac{1}{8} \implies \alpha = 26,565^{\circ}$ 
 $t_{q} \propto = \frac{1}{8} \implies \alpha = 26,565^{\circ}$ 

Sen 
$$\propto = \frac{4}{V80}$$
  $\pm 2Fx = 0$   
 $= \frac{4}{V80}$   $\pm 2Fx = 0$   
 $= \frac{4}{V80}$   $= \frac{4}{V80$ 

CARRERA DE ING. CIVIL ==

NUDO (1)

THE

Sen 
$$\beta = \frac{8}{\sqrt{60}}$$
;  $\cos \beta = \frac{4}{\sqrt{60}}$ 

The

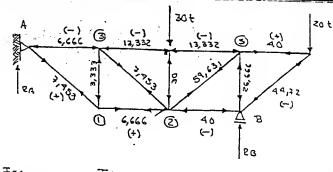
The Sen  $\beta + 713 = 0 \implies 7,453 \cdot \frac{4}{\sqrt{60}} = \frac{1}{13 = 3,333} + \frac{1}{12}$ 
 $\pm 27 = 0 \Rightarrow 7,453 \cdot \frac{8}{\sqrt{60}} = \frac{7}{12} = 6,666 + \frac{1}{12}$ 

NUDO (3)

 $\frac{734}{732} \Rightarrow 734 \Rightarrow$ 

FBz = 40[+]

CARRERA DE ING. CIVIL



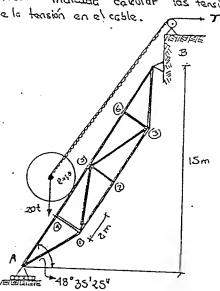
Ŧ54 Ŧ53

NUDO 5

 $+1 \xi F_1 = 0$   $26,668 - F_{32} \cdot \frac{4}{\sqrt{80}} = 0$   $+1 \xi F_1 = 0$  $+1 \xi F_$ 

+ ₹Fx=0

(4) En la estructura indicada cakular las tensiones en las barras 1-5 2-5 además de la tensión en el cable.



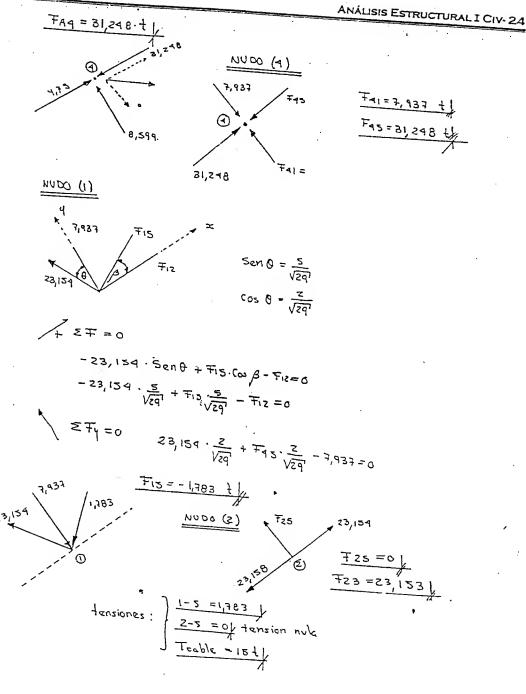
Descomponiendo la fuerza (Peso de lo esfera) en las direcció nes x, y y cortando lo cuardo tenemos. Tx = 20.5en 48°59' Tx = 15.700 Fy = 20.005 48.59' Fy = 13,229 tension del cable: T= Fx => T= 15 + o sea: la fuerza Fy actus 2m a partir del nudo 4, se puede y debe conver tir carga qu'actua en los nudos: luego: len L-co2-Y EMB=0 0= E1. 622 'E1- psoo.7. v8 RA = 13,229.13 20. Co. 40,59° 13'55d-1- BBA . F. CO24 - 60x -12 = 0

 $Sed = \frac{\Gamma \cdot \cos \alpha}{13' SSd \cdot 2 \cdot 6 \cdot 48} = \frac{So \cdot \cos 48' 2d}{62' \cdot 602 - 140' \cdot 822} = \frac{-d' \cdot 58}{62' \cdot 602 - 140' \cdot 822} = \frac{-d' \cdot 58}{62' \cdot 602 - 140' \cdot 822}$ 

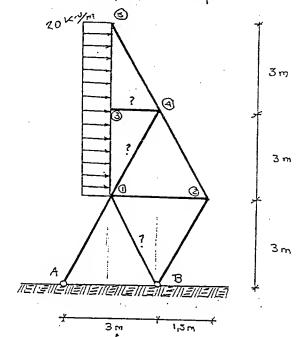
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 102

(ontrol) 13-4,25-13,229 · Cosa =0 2By = - 4,25 . + -- combiar de senticlo. Carga q'actua en los nudos PA.5-13,229.3=0 P4 = 7,937 + EM4 =0 13,229.2- Ps.5=0 => P5=5,292[t] Insda: 4 256'6 = x88 PAX= 13.500d= 9,75 + Pay = 13. Cosd = 8,599 t Sen/3 = 2  $\cos \beta = \frac{5}{\sqrt{z9'}}$ NUDO -- EFx =0 9,75-FA9-FAI COS B = 0 TAI + = Fq = 0. 8,599+ FAI . Sen B = 0 FA1 = -23, 159[{]}

CARRERA DE ING. CIVIL -- Pág. 103



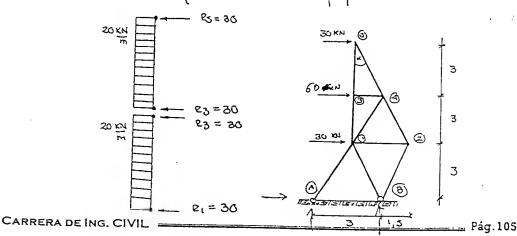
(5) Una estructura reticulada esto conformada segun muestra la figura.
Colcular las tensiones de los barras 3-9 1-9 1-8 para las cargas mostradas en la figura.



a) Análisis estático

Interior 
$$\int b = 3n-3 = 3.7-3 = 11$$
 barras  
A-B se considera como barra

b) Convertir la carga distribuida en rarga puntual.



Sen 
$$\mathcal{L} = \frac{1}{\sqrt{3}}$$
; sen  $\beta = \frac{2}{\sqrt{5}}$   
Cos  $\mathcal{L} = \frac{2}{\sqrt{5}}$ ; Cos  $\beta = \frac{1}{\sqrt{5}}$   
NUOO (5)

 $\frac{1}{\sqrt{5}}$ 
 $\frac{27x = 0}{30 - 754 \cdot 56nd} = 6$ 
 $\frac{30 - 754 \cdot 56nd}{754 = 67,082 \times N}$ 
 $\frac{754 = 67,082 \times N}{754 = 67,082 \times N}$ 
 $\frac{1}{\sqrt{5}}$ 
 $\frac{57}{\sqrt{5}} = 60 \times N$ 
 $\frac{731 = 60 \times N}{\sqrt{5}}$ 

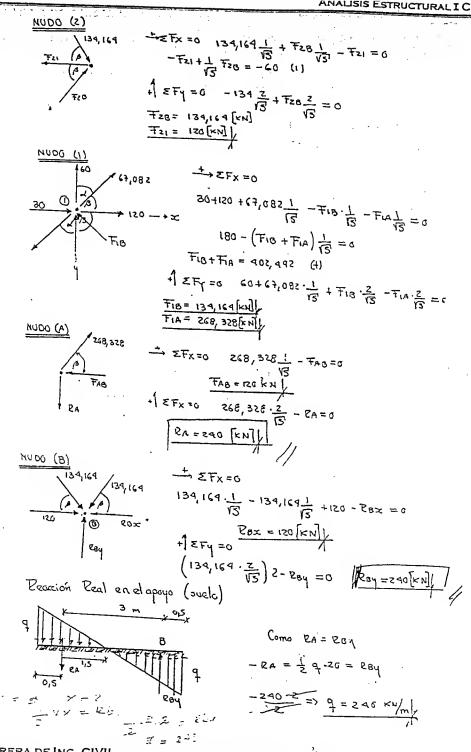
NUOO (3)

 $\frac{60}{\sqrt{60}}$ 
 $\frac{731 = 60 \times N}{\sqrt{5}}$ 
 $\frac{731 \times N}{$ 

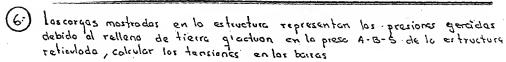
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 106

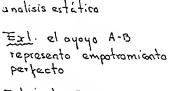
 $-F_{41}+F_{42}=67,082=0$  (2)

Faz = 134,164 [kn] / Faj = 67,082 [kn]



CARRERA DE ING. CIVIL





Int. b = 2n-3 b = 2.7 - 3 = 11 barror.

El a paya A-B sabre el terreno reemploza a una barra

Cólchode d=?

Presion enel punto A

parconcepto de Preziones serd d= presion en "C"

10 = d = 15 => d = 10.13 = 12 KN/m

$$E_1 = \frac{1}{2} \cdot 10 \cdot 8 = 40 \, [kn]$$
 $E_2 = 10 \cdot \sqrt{20} = 49 \cdot 121 \, [kn]$ 

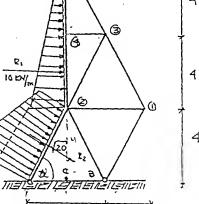
ZMA=0 0=2. 483-168111+9E2'2\* 122'45+ 299'00

20y = 95, 837 [KN]

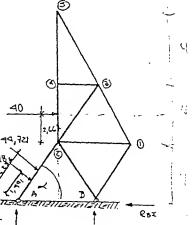
Para hacer momentos en el ponto B se bebe encontrar las componentes ex y Ry de los frezas respectivemente

Sen 
$$d = \frac{2}{\sqrt{3}}$$

RA = -70, 837 [KN]



$$R_{3} = \frac{1}{2} \left( (d-12) \left( \frac{1}{20} \right) \right)$$



Pág. 108

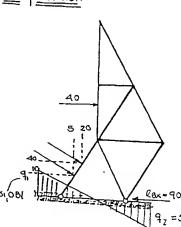
$$\frac{q_1}{x + \frac{x}{2}} = \frac{q_2}{q - x + \frac{q - x}{2}}$$
 (3)  $\frac{q - x}{2}$ 

$$\frac{x + \frac{5}{x}}{3 \times 500} = \frac{1}{5} \implies \frac{3x}{4!} = \frac{3x}{5 \times 500}$$

$$D_{e}(z) = \frac{2 \cdot 95 \cdot 837 \cdot 7}{17 - 3x} = \frac{9}{2} = \frac{383 \cdot 348}{17 - 3x}$$

$$E_{n}(3) = \frac{283 \cdot 348}{(3x)^{2}} = \frac{383 \cdot 348}{(17 - 3x)^{2}} = \frac{383 \cdot 348}{x^{2} + 22 \cdot 668 \cdot x - 45 \cdot 336} = 0$$

$$Parc |acual: x = 1.849 = -9 - 51.051$$



CARRERA DE ING. CIVIL

$$4e^{2} + 3e^{2} + 3e^{2} = \frac{1}{2} a^{2} \left( x + \frac{x}{x^{2}} \right)$$

$$4e^{2} + 3e^{2} + \frac{1}{2} a^{2} \left( x + \frac{x}{x^{2}} \right)$$

$$\Rightarrow \frac{2q_1}{3x} = \frac{2q_2}{12-3x} \Rightarrow \frac{q_1}{3x} = \frac{q_2}{12-3x}$$

Convención de cargas que actuan en el nudo. 1.4.5. 1.4 - R.4 = 0 → Rs = 3,333 [KN] | (±21/5 = 0  $-\frac{1}{3} \cdot 4.5 \cdot \frac{2}{3} \cdot 4 + R_1 \cdot 4 = 0 \implies \frac{R_4 = 6,467}{} [XN] \Big|_{V}$ (Z11200 2.5.2 + 1.5.4. 1.4- Ry.4=0 => Ry= 13,333 [XN] (+Z114 = 0 -4.5.1/2 . 4.5 . 2/3 . 9 + R2.4 - 0 => Rz = 16,167 [XN] TRAND A-2. (+2.11A = 0  $\Rightarrow R_2 = 36,087[XN]$  $(\overline{Z}II_Z = 0)$ -10. VZO . VZO /2 - 3. VZO . VZO . Z/3 + RA . VZO = 0 ⇒ RA = 23,814 [KW] | 3,333 Esquematizundo las cargas puntuales. 20 Una vez comvertido las cargas que actuan en los nudos. Se resuelve la de cada una de las barras, por cualquiera de los nétodos conocidos ( por nudos o por secciones). 95, 837 70,837

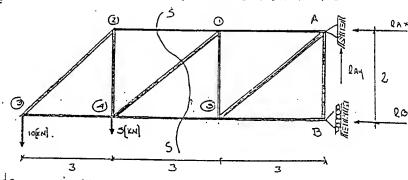
B- POR SECCIONES - El "método de las secciones" se utiliza para determinar los tersiones q'actuan en cada barra de uno estructura

reficulada. Esta basada en el principio de gi si una estructura reficulada se encuentra en "Equilibria" entonces cualquier parte de ella lo esta también on equilibrio.

El métode consiste en cortar con una sección imaginación (8-5) de la figura, de esta forma queda dividida en 2 partes, al cortar se reemplaza porlas fuerzas desconacidas pala quilo estructura permanaca en equilibrio ertético.

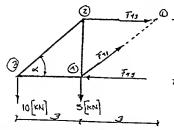
Pora corter o aislor la estructura, se dobo escager una sección que posé a travez de no más de 3 miembros, cuyas frazos se dosconscen, por 6tanto se prodoaplicar las tres ecraciones fundamentales de la estática.

Calcular los tensiones en las barros 1-2 1-4 9-5 =lemplo:



Cálculo de reacciones:

Si cortamos en la serción (s-s) se tiene:



$$\frac{1}{2}M_{1} = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 5 \cdot 3 = 0$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 10 \cdot 6 - 10$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 10 \cdot 6 - 10$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 10 \cdot 6 - 10$$

$$\frac{1}{4}S \cdot 2 - 10 \cdot 6 - 10 \cdot 6 - 10$$

$$\frac$$

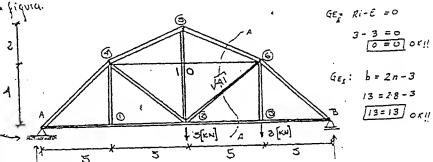
Fig. Sen 
$$x = \frac{2}{\sqrt{3}}$$
  $\cos x = \frac{3}{\sqrt{3}}$ 

Fig. 2

Fig. 2

 $\cos x = \frac{3}{\sqrt{3}}$ 
 $\cos x = \frac{3}{\sqrt{3}}$ 

Calcular las tensiones de las barros 8-8 y 2-6 del puente mestrado



Reacciones de a poyo:

Si cortamos en la serción (A-A) se ligna.

5i cortamos en la serción (A-A) Se tiene.

$$\frac{6}{500} = \frac{3}{\sqrt{41}}, \quad \cos \alpha = \frac{4}{\sqrt{41}}$$

$$\frac{6}{10+x} = \frac{4}{5+x}$$

$$\frac{6}{10+x} = \frac{4}{5+x}$$

$$\frac{732}{3xN} = \frac{3}{125} = \frac{1}{2} = \frac{3}{2} = \frac$$

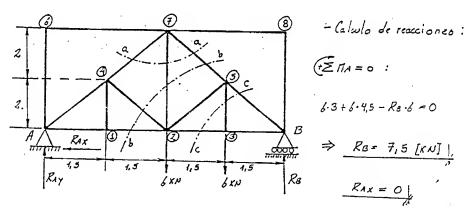
CARRERA DE ING. CIVIL

Luego: (ZMo = 0 > 475-5-3-10- 74.4 -10- 74.5.4 =0

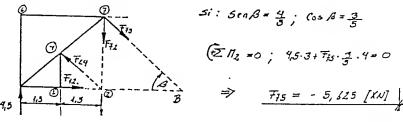
$$23,15-30 - \overline{f}_{6Z}\left(\frac{q_{0}}{Vq_{1}} + \frac{Z_{0}}{Vq_{1}}\right) = 0 \implies \overline{f}_{6Z} = -\overline{\upsilon}, 167[xN]$$

$$4m \qquad (2) \qquad (2) \qquad (3) \qquad (4) \qquad (4) \qquad (5) \qquad (4) \qquad (5) \qquad (5)$$

3.- Determinar las tonsiones en las barras 4-7; 2-7 y de 5-8, 2-3 indicar si se encuentran en tracción o en compresión.



(=\(\frac{1}{2}\)\ \(\beta = 0\); \(\rangle Ay \cdot 6 - 6 \cdot 3 - 6 \cdot 1,5 = 0\) - \(\cdot \cdot \cdot



Ahora considerando el equilibrio en la serción (a-a) tendremos:

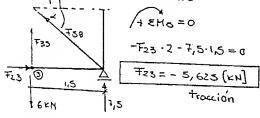
$$\frac{1}{F_{74} \cdot C_{05} cl} = 0 \Rightarrow \frac{1}{F_{74}} = 5,625 \left[ kN \right]$$

$$\frac{1}{F_{74} \cdot C_{05} cl} = 0 \Rightarrow \frac{1}{F_{74}} = 5,625 \left[ kN \right]$$

$$\frac{1}{F_{74} \cdot C_{05} cl} = 0 \Rightarrow \frac{1}{F_{74}} = 5,625 \left[ kN \right]$$

- F72 + F74 · Send + 5,625 · Send = 0

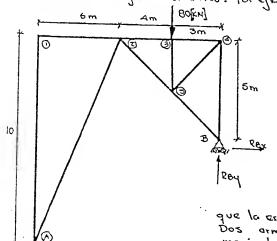
- Fiz + 5,625 · 4 + 5,625 · 4 = 0 Fiz=9 [KN] tomando lo serción (8-3) 0 (c-c) de la figura antexior se tiens



$$Fe6 = -\frac{7.5.5}{4} = -9.375 [KN]$$

57: ARMADURAS CONECTADAS=

In algunos configuraciones de algunos estructura reticudesconocidos aparentemente no cumple con los más de 3 reacciones condiciones del grado ertático. For ejemplo.



Análisis del grodo estático

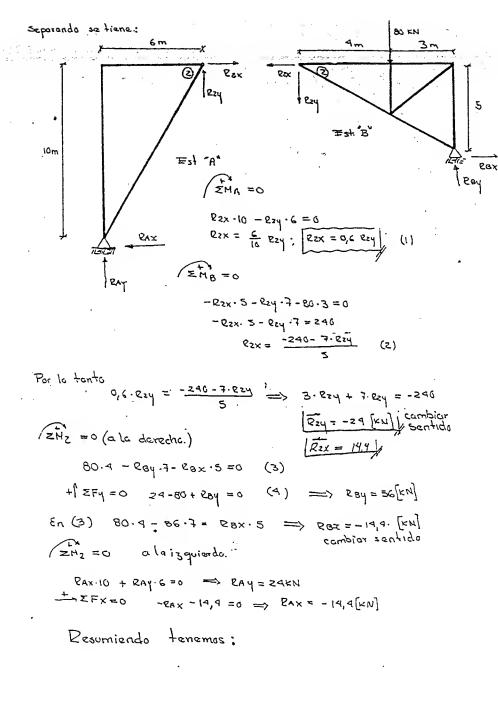
Interior: 
$$b = 2n-3 = 1$$

$$b = 2\cdot 1 - 3 = 11$$

$$110 \neq 11 \rightarrow 10$$
Enla estructura se tiene

10 Barros pero una inspección suidadosa de la figura bavela que la estructura consiste realmente de

Dos armoduras separador que comporten una junta nudo común en 3 por la tenta

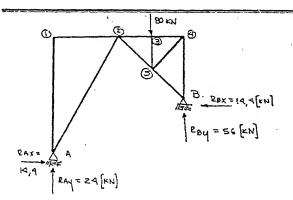


\_\_\_\_\_

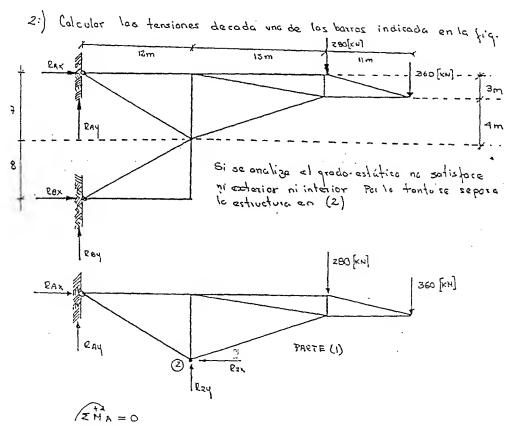
ATRAS

CARRERA DE ING. CIVIL

. Pág.115



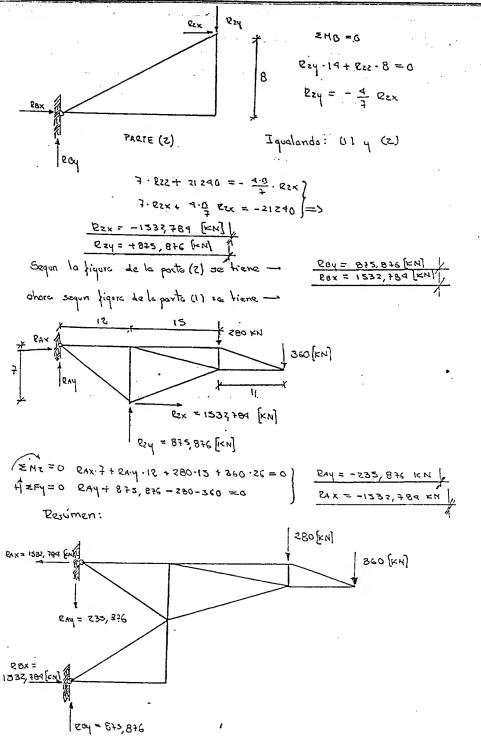
Uno vez encontrados los reacciones. de apogo, se preden encontrar los tensiones en cado barray



- 6 - 6 - 15 - 15 - 58 + £ · x23 + 21 - 62 - 63 - 64 - 15

12 = 4. Bx+21240

CAPPEDA DE INC CIVII



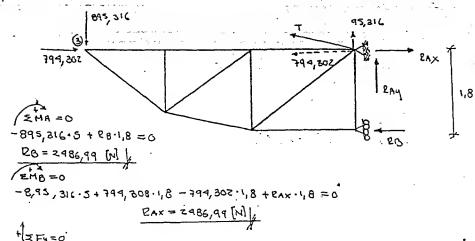
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 117

Haller los tensiones en los barros 5.0 m PAY 800 [N] 1,8 In el nudo (3) se produce reacción debido a la carga cle 800 [N] y la tensión del cable T. tox = 0,6 = x = 6,84286 Send = 0,119145 cod = 0,9928++ [M] 505, APF = > 201.008 = XT Ty = 800. Sen a = 95, 316 [N] [N]008 = T 0,6 11 3 BOX Lucgo I = O, C. Send X = 0,071487 1004 4 = 0,6. cos 2 35 f 2 P 2 P = P - RBy.0,6+95,316.0,671987i 199,302.0,695726 = 0 P34 = 895, 316 N EFX = 0

 $794,302 - 83x = 0 \Rightarrow P_{3x} = 794,302 [N]$ 

Fotos fueizas actuan en el punto 3 que es vértice ele la estivatura retiroloda.

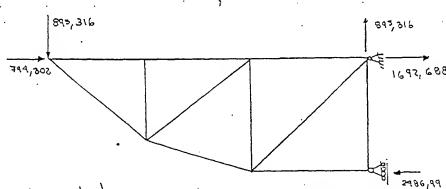
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 118



+ = 0

PAY +95, 316 -895, 316 =0 Control: => EFX =0 799,30 + PAX -799,362 -PB =0 > [0=0] OK! +1 € Fy = 0 PAY - 895,316 + 95,316=0 => to=0 0x!!

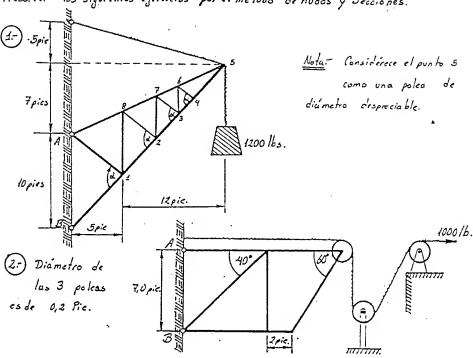
Resumen:



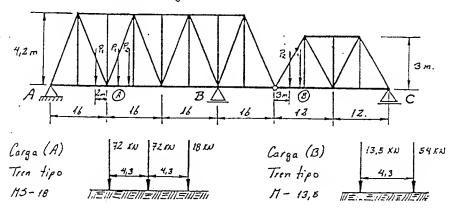
A portir de los rexciones. de apoyo y cargos en los nudos se puede aplicar cualquiera de los métodos para calcular la tensión en las bariar.

## PROBLEMAS PROPUESTOS

Resolver los siguientes ejercicios por el método de nudos y Secciones.



(3-) Calcular las tensiones de las barras 2-11 y 8-18 cuando 2 camiones estan estaciona nadas ocujún muestra la fig.



# ANOSOS ECCNOMICOS

V SOLETION Weuto Cambos No 188

MARCOS PLANOSOS ECC compositorios de miembros interconectados que sofujacem la definición de una armadura, o sea qui no cumplen con los condiciones básicas de cerchos a armadutes trianguladar.

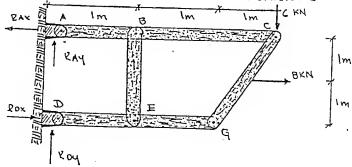
A estas estructuras se denominan "Bastidores" si estan dizeyaqoz boro bermaneren en rebora el zobartar echdaz d wachinaz zi ez ten disenado: paro moverse y aplicar corgas

En este copítule, se presente el onálisis de fuerzas de erfructuras más complejas llomados manos planos, las características bá sicos de un marco plano, á simplemente marco" Son:

- a) todos los miembros selocalizan en un solo plano
- b) todos les fuerzas glactuan sobre este estructura quedan en el planot del misme
- e) No hay restrucción en la forma en q' se aplica los cargas 'sobre los miembros del marco l'estas preden estar en las monoccionas, en el tramo, e indústra pue
- den sex cargas de cualquier tipo. O vezes la extructure complete es estáticamente indeter mirada, pero sedebe determinar tontos reacciones sean pesibles, Luego se analizan diagramos de elementos indi viduales.

#### 6.2: ANALISIS DE LA ESTRUCTURA COMPLETA :-

Sea par ejemplo la estructura a considerarse.



- 1) In la estructura se presente 1 reacciones de apoyo RAY, RAX, ROY, ROX por la tanto es estáticamente indeterminado
- 2.) las cargas, no actuan enlos nudos, por lo tanto no partenece al campo de los estlucturos retirulados.

Hociendo uso de los tres ecociones fundamentales de la estática vale decir.

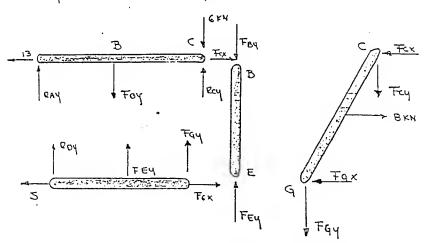
Se tiene: pero sin embargo, si observamos que la rectas de occión de tres enaciones se certan en al punto A, por la tanta

$$-20x \cdot 2 \cdot 8 \cdot 1 + 6 \cdot 3 = 0 \implies 20x = \frac{10}{5} = 5 \left[ \kappa N \right]$$

Si aplicamos -+> EFX=0

Aunque no se puede determinar Pry y Poy estas se determinar - analizando elementos individualos.

6.3: ANALISIS DE LOS ELEMENTOS: El siquiente poso es dibyar los diagra mas decuerpo libre de las elementos que constituyen la estructura completa.



= n estos condiciones cada una de sus elementos deban estar en equi librio estático.

Vale decir

6,4 MIEMBROS DE DOS FUERZAS. En la figura anterior se puede notarque el miembro BE es un miembro de tos fuercas por lo q'este esta sometida a das fuerzas oxiales Fry y Fry en lasconsciones By E respectivemente liquales en magnitud y de sontido-

Detector los miembros de DOS FUERZAS en este tipo de estructuros y dibojar sus diagramas de cuerpolibre, reduces el Número de incognitos por determinar y simplificar el onálisis.

6,5 CARGAS APLICADAS EN COS NUDOS- Cuando una carga se aplica en un nudo (Junta) surge una progunta. d Donde ze colora la carga cuando se dibyjan los diagramas do cuerpo libre? la respuesta es sobre cualquiera o sea puade actuar sobre el elemento -

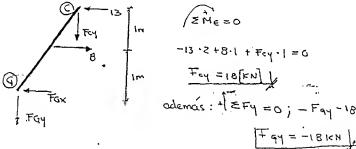
ABC ó sobre al elemento CG. Paro detector errores en las diogramos de cuerpo libre estasdeben anularse con las fuerzas del otro extremo del elemento, para reproducir la estructura original.

Porlo tento en la Barra ABC, se tiene: + 2Fx=0 ; -13+ Fcx =0

ademós en la borre DEF

enla baira QC se fiene:

$$F_{QX} = -5KN \Rightarrow F_{GX} = -5KN$$

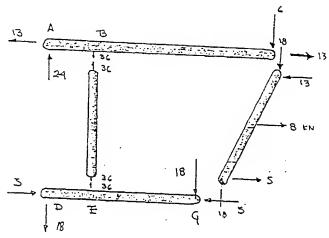


además en la barra, ABC:

SME = 0:

Finalmente:

Es neserario hacer un resumen de la fuerzos en cada nudo á juntos



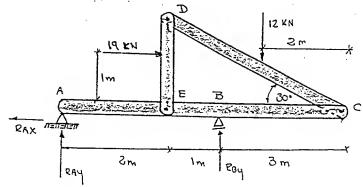
los reacciones de apoyo Son:

Existiendo equilibrio en lor nudor.

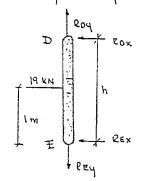
Comprobación -

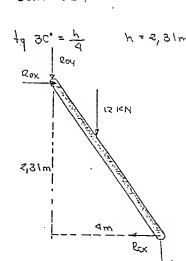
Per dra parte los juerzos en los nudos o juntos sinuen para diseñar el posador del nudo.

(1:) Hallar las fuerzos en todas las juntas. del marco indicado.

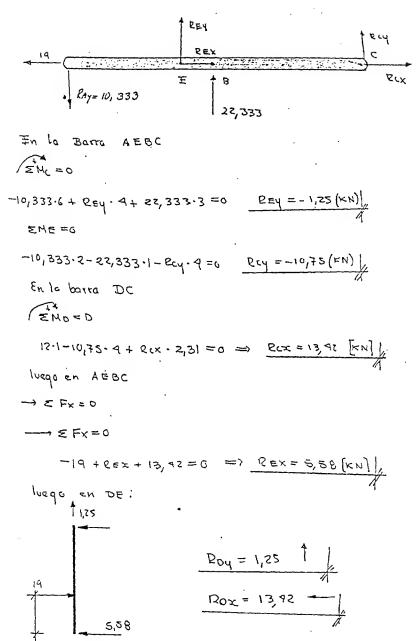


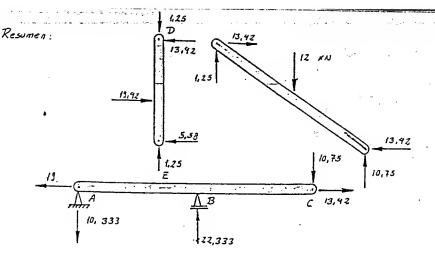
1.) Reacciones de apoyo



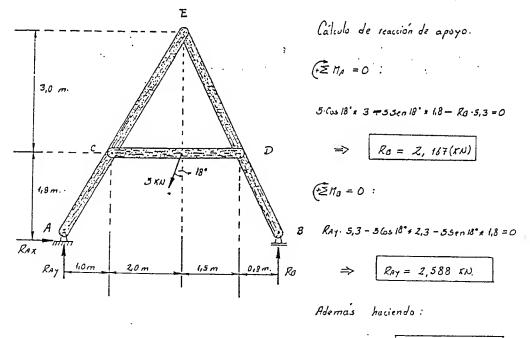


RAX = 19





3. Hallar las componentes de las fuerzas que actuan sobre los pasadores del marco indicado. La Que pasador tiene la maxima fuerza?



+-ZFx = RAX-5.5en/8°=0 => RAX= 1,545 KN.

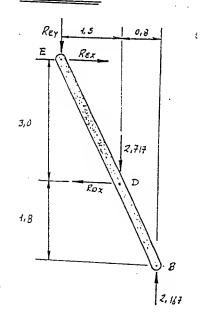
(1)

# R: Descomponiendo en barras.

#### BARRA C-D

$$\Rightarrow R_{DX} - R_{CX} = 1.545 \dots (1)$$

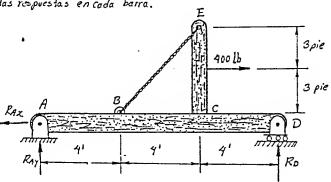
## BARRA : E DB



$$\Rightarrow \qquad \qquad \mathcal{R}_{\Xi Y} = -0.550 \; (KN)$$

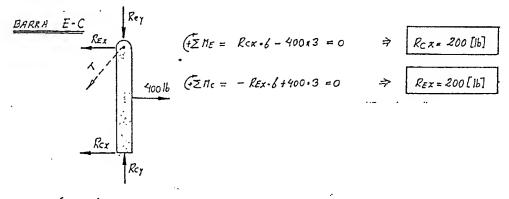
Enla barra EDB: (ZIB =0; REx. 4,8 - (-0,55) x 2,3 -2,717 +0,8 -0,303 x 1,8 =0 REX= 0,303 (XN) BARRA: AC-E: En esta barra ya se prede Verificar haciendo ZFx además: ZFy de tal forma que se comple. Las cargas enlos pusadores se encuentran por:  $RA = \begin{cases} 2,588^2 + 1,595^2 \end{cases}$ Ra = 3,014 (XN)  $R_c = \sqrt{2.038^2 + 1.293^2}$ → Rc = 2, 387 (xN)  $Re = \sqrt{0.55^2 \div 0.303^2} \Rightarrow Re = 0.628 (KN)$  $R_0 = \sqrt{0,303^2 + 2,717^2} \Rightarrow R_0 = 2,734 (XN)$ Porlo tanto . el pusador de mayor

4. Deferminar las fuerzas sobre el elemento ABCD mostrado, prescritando las respuestas en cada barra.



Calculo de Reasciones de apoyo:

Tomando como elemento cada una delas barras por separa do.



$$\frac{BARRA (ABCD)}{400 A}$$

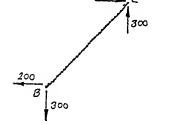
$$Rey D$$

$$Rey$$

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 130

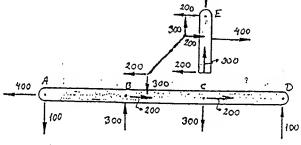
De la misma forma si hacemos:

Fuerza en la cuerda será:



$$Rex = Rex = 200 \text{ [b]}$$

300



Existe estabilidad !

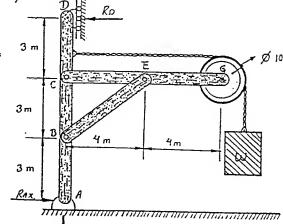
okii

(5-) La estructura mostrada soporta un peso de 40 tn. Determinar las fuerzas delos elementos ABCD y CEG.

RAY

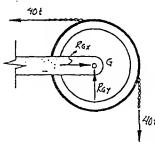
1° Se determina las reacciones de apoyo (†ΣΠΑ = 0

$$\Rightarrow \qquad Ro = 36,12[t_n]$$

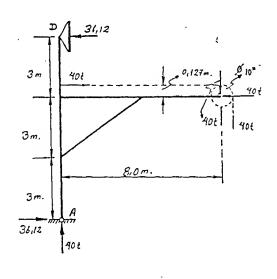


De la misma forme :

Calculo de reacciones en el punto G.



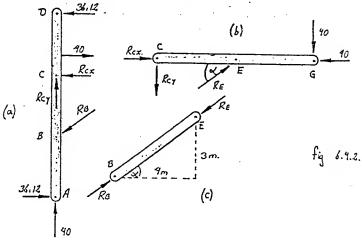
# 2º Diagrama de cuerpo libre :



Comprobación de las reacciones.

Como se puede rer se recifica. las scassiones de apeyo esto significa que la estructura está en equilibrio.

Diagramas de cuerpo libre en cada una de las barras.

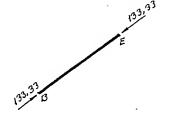


De la Laria C-E-G se tiene:

$$(\stackrel{\bullet}{Z}_{\Pi E} = 40.4 - Rey \cdot 4 = 0 \Rightarrow Rey = 40 \text{ t.}$$

Ahora analicemos para la barra E-B y ABCD.

Por la tercera ley de Newton enla barra B-E setiene:

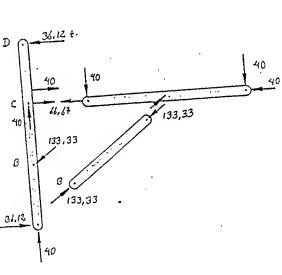


Por lo tanto :

Ro = 133, 33 t.

En la barra. ABCD. tenemos: 36.12 -36, 12 +40 + Rex. - 101, 67. + 36,12 Rcx. Pc7 -80 +90

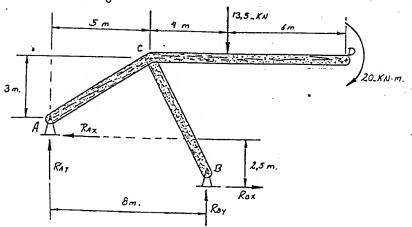
Ahora diagramando nucvamente la estuctura tenemos:



En la figura anterior se poede observar que existe equilibrio estático.

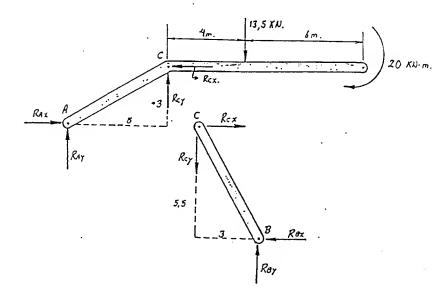
La tension máxima esta enta barra BE, osea en los nudos ByE.

6 Hallar las fuereas del pasador, y las reacciones de apoyo; en el diagrama Indicado en la figura.



Existen dos reacciones en A (RAX; RAY), y dos reacciones en B (RAX; ROY) por lo tanto la estructura es indeterminado, por lo que sola mente se cuenta con tres ecuaciones.

Por lo tanto separando la estructura en miembros de cuerpo libre, se tiene:



(1)

En la fig anterior considerando la barra C-B se tiene.

$$+\Sigma\Pi_{C}=0$$
,  $5.5\cdot RBx-3\cdot RBy=0$  ....(1)

Porno existir más corgas unel tramo.

Enla barra A-C-D, se liene.

Reemplazando (xx) setiene:

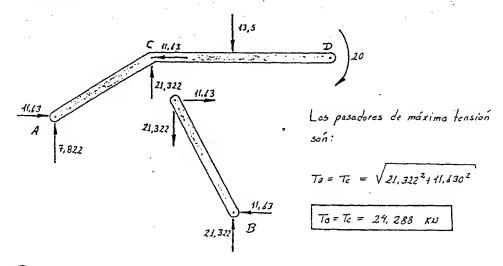
Resolviendo las ecuaciones (1) y (2) obtenemos:

$$R_{BY} = 21,322 (KU)$$
  $R_{CY} = 1,322 [KN]$ 

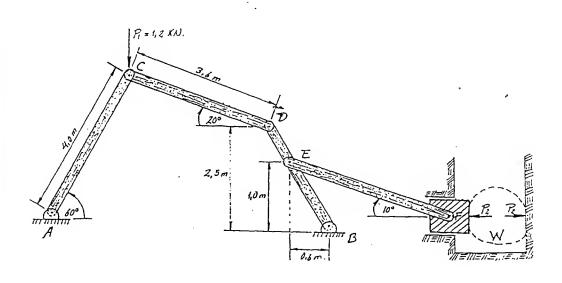
Haciendo:

Sust. Rax en (3) 
$$\Rightarrow$$
 RAY = 7,823. KN.

Comprobación :

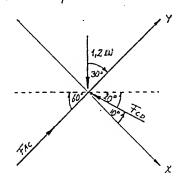


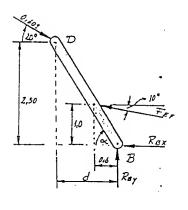
La sigle figura indica un sistema de figuran para sujetar una piezu entre dos paredes. Una fuerza Pi se aplica en el punto C, a efectos de esta fuerza se se produce una fuerza de compresión Pe en el recipiente; esta fuerza sujeta el cuerpo W, además se supone que la guia o el émbolo es lisa sin efectos de fisción. Si Pi=1,2 KN, cual será la fuerza resultante Pe de compresión?



### Solución:

- 1.7) Todos los miembros de la múquina excepto D-B son burras de ormadora.
- 2.) Si odoptamos un sistemu de coordenadas (indicado en la fig). Se tiene:

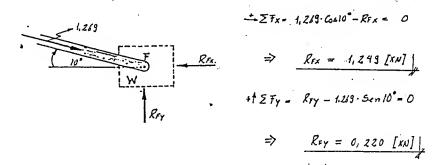




5: 
$$\frac{1}{9}\alpha = \frac{2.5}{d} \Rightarrow \frac{d = 1.50 \, \text{m}}{d}$$

$$\overrightarrow{T}_{EF} = 1,269[KN]$$

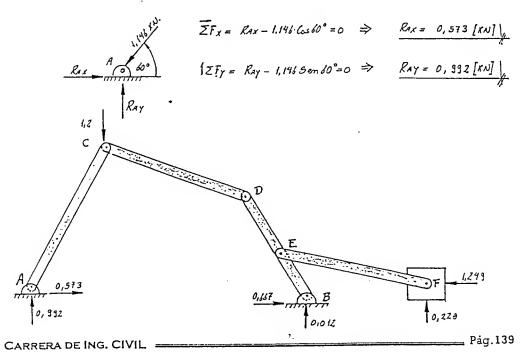
 $(\overline{\phantom{a}})$ 



Por lo tanto Rex = 1.249 xN, es la fuerza (que) Pz que ejene W, o sea la fuerza de compresión.

RFY = 0,22 [KN] es la fuerza normal alémbolo que se requiere lubricar para disminuir la fricción.

5º) Calculo de las reacciones y su comprobación.



Fuerza en los pusadores será:

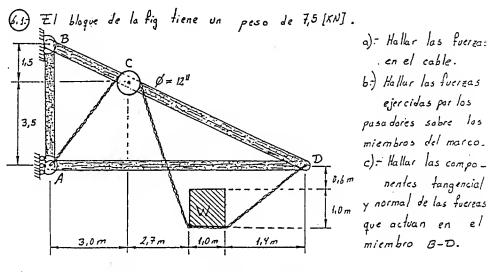
$$A = 1.198 [KN]$$
  $D = 0.603 [KN]$   $P_{01} lo tonto, la foerea$   $maxima Ey F = 1.268 [KN]$   $E = 1.262 [KN]$   $T = 1.268 [KN]$ 

60) Reloción de carga: (P\*)

$$P^* = \frac{P_2}{P_1} \Rightarrow P^* = \frac{1,244}{1,2} \quad \text{$\circ$} \quad P^* = 1,037$$

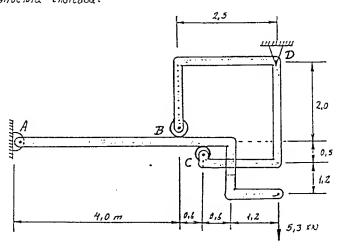
Conclusión: Como se verá no hay mayor imcremento de fuerza de comp: ;
por lo tanto se debe modificar de la estructura.

## PROBLEMAS PROPUESTOS

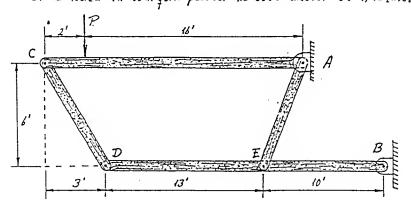


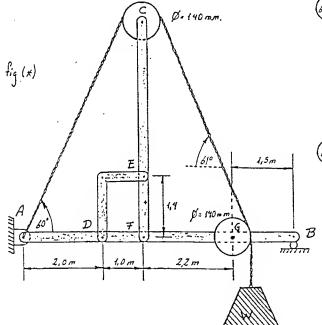
de Con los resultados del inicio e), verifique que el miembro B.D está en equilibrio

(6,2) Encontrar tudas las fuerzas que actuan en los pesadores de la estructura indicada.



(6,3) Hallar el valor máximo P que puede soportar mediante el musco de la fig. 3i la fuerza en cualquier pasador no debe exceder de 1,45 [XN].





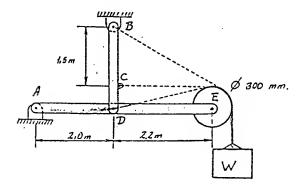
CARRERA DE ING. CIVIL

6.4. Si W=4780 Kg masa en la estructura mostrada en la fig (\*). Calwlar las fuerzas ejercidas en los pasa dores.

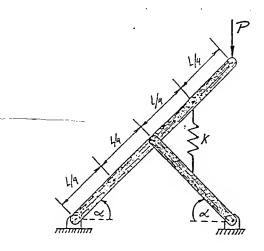
6.5.) En la fig(x) la polea quese encuentra en G. debe soportarse temporalmente en F. d'Este apoyo dará estuerzos mayores que

el método original.?

(6.6) Si W= 8000 lb y la conexión se puede realizar tanto en B, C, y D. Encontrar las fuerzas ejercidas en los pasadores pura cada posición de carga. j Cual de las conexiones es más fu vorable?



(3.7.) Si la longitud del resorte sin estirar es Lo. Demostrar que si el sistema está en equilibrio, el óngulo & satisface la sigle reloción:



Sen  $\alpha = z \cdot \left[ l_o - \frac{zP}{\kappa} \right] / L$ 

## CÈNTROS DE GRAVEDAD



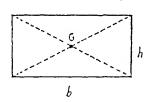
7,1 GENERALIDADES :

En este capililo se estudiará el método para determinar la ubicación del centro de gravedad (G) y el centro de masas de

un sistema de particulas discretas. Luego se hará extensiva su aplicación aun cuerpo de forma arbiharia. El mismo procedimiento de análisis se empleará, para determinar el centro geométrico ó centroide de LINEAS, AREAS y YOLUMENES. Una vez ubicado el centroide se explicará como obtener el área y Yolumen de una superficie de revolución. que son muy oplicados en el campo de la ingeniería.

#### 7,2:CENTROS DE GRAVEDAD DE AREAS REGULARES Y SIMETRICAS

El centro de gravedad de áreas regulares y simétricas (fig. geométricas concidas) tales como : rectangulos, cuodrados, circulos, etc. coinciden con ou centro geométrico así:





7,2,1 Momentos de Primer Orden :

Si se tiene por ejemplo un óreo cualquiera , referido a un sistema de ejes cartecianos usu vez

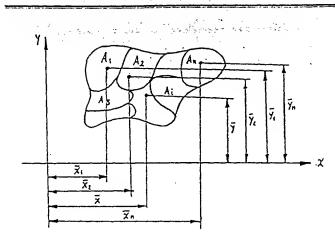
esta puede subdividirse en varios áreas conocidas R1, A2, A3,.... Ai,...An. . Se. Hama momento de primer orden: " Al producto de dicha al eje conciderado"

Asi:

 $\mathcal{S}_X = A_1 \cdot Y_1 + A_2 \cdot Y_2 + A_3 \cdot Y_3 + \cdots + A_i \cdot Y_i + \cdots + A_n \cdot Y_n.$ 

En 1e sumen:

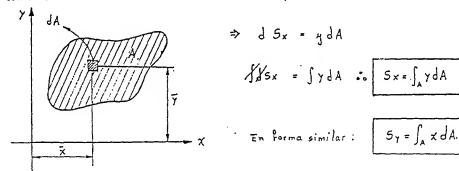
 $5x = \sum_{i=1}^{n} A_i \cdot y_i$ 



En forma similar con respects al aje "y" será:

$$S_{\gamma} = \sum_{i=1}^{n} \chi_i A_i$$

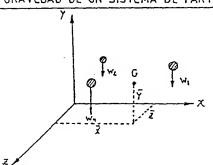
Por otra parte si un área definida. por el contorno Y = f(x); se lleva a un elemento infa nitesimal se tiene:



Donde:

3x y 5y, se denominan momentos estáticos de primer orden respecto ar los ejes X e y respectivamente.

# 7,3. CENTRO DE GRAVEDAD DE UN SISTEMA DE PARTICULAS:



\*n" particulus fijas contenidos
en el espacio como se mu
estra. en la fig anterior.
Los pesos W1, W2 y Wn.
forman on sistema de foerras
paralelas que pueden ser

reemplazados por una fuer

Si consideramos un sistema de

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 145

fuerza única. WR. (como un peso único que reemplace a todo un sistema.) que actua. en un punto único G, que esel punto de aplicación que tiene por coordena das. Z, y, Z; A este punto se llama. "CENTRO DE GRAVEDAD" (G.). Para conocer sus coordenadas, se debe aplicar los principios estudiados en capitulos anteriores.

Se tiene enfonces :

$$\bar{\chi} \cdot W_R = \bar{\chi}_1 \cdot W_1 + \chi_2 \cdot W_2 + \cdots + \chi_i \cdot W_i$$

En forma resumida se tiene:

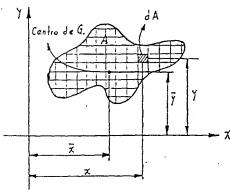
$$W_R = W_1 + W_2 + \cdots + W_i = \sum W_i$$

$$\bar{\chi} = \frac{\sum \chi_i \cdot W_i}{\sum W_i}$$

En forma similar: 
$$\overline{y} = \frac{\sum y_i \cdot w_i}{\sum y_i}$$

$$\bar{z} = \frac{\sum z_i, W_i}{\sum W_i}$$

# 7.4. CENTROS DE GRAVEDAD DE UN AREA CON DENSIDAD UNIFORME: Si se considera por ejemplo



un orea definida, además de densidad constante de tiene según la figura.

El centro de graredad de una placa, cascarón etc., puede determinarse subdividiendo el área en elementos diferenciales dA = dx.dy y calculando los momentos estáticos de estos elementos de área con respecto a los ejes cordenados, llamados:

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág 146

. / 1

Ademao. dA = dx . dy

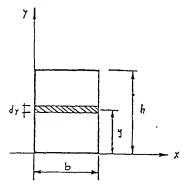
In lesumen: 
$$\bar{Y} = \frac{\int \int \gamma dx \cdot dy}{\int \int \int \gamma dx \cdot dy}$$

en forma similar: 
$$\bar{x} = \frac{\iint x \cdot dx \cdot dy}{\iint dx \cdot dy}$$

Si tenemos un orea enel espacio se tiene:

De aumenta una tercera coordenada :

1. Demostrar que el centro de gravedad de un rectangulo es. Le y he respectimmente.



En la figura rectangular de lados by h setiene dA = b.dy.

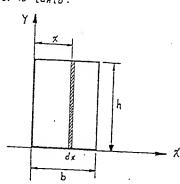
Aplicando el concepto por definición, se tiene:

Enfonces:

$$\overline{\gamma} = \frac{b\left(\frac{\eta^2}{2}\right)^h}{b \cdot h} = \frac{bh^2}{28k} \Rightarrow \overline{\gamma} = \frac{h}{z} I_{q,q,d}$$

Del mismo modo podemos demostrar para Z.

Por lo tanto:



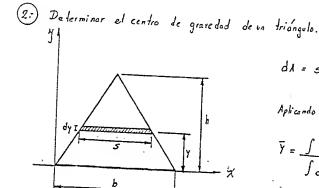
Aplicando la definición:

$$dA = hdx$$
;  $\bar{\chi} = \frac{\int_{0}^{b} \chi dA}{A} = \frac{\int_{0}^{b} \chi h \cdot d\chi}{b \cdot h}$ 

Se liene:

$$\bar{x} = \frac{h(x^2)^b}{b \cdot h} = \frac{h \cdot b^2}{2 \cdot b \cdot h}$$

Enfonces: 
$$\bar{x} = \frac{1}{2}$$
 l.q.q.d.



d1 = sdy además: A= { bh.

Aplicando definiciones se tiene:

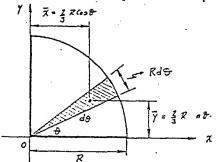
$$\frac{1}{5} = \frac{1}{h-\gamma} \implies 5 = \frac{1}{h} (h-\gamma)$$

$$\frac{\overline{Y}}{\int s \, dy} = \frac{\int_{a}^{b} \underline{Y} \cdot \frac{h}{h} (h-Y) \, dy}{\int_{a}^{b} \frac{h}{h} (h-Y) \, dy} = \frac{\frac{h'}{2h} \int_{a}^{b} (hy-y^{2}) \, dy}{\frac{h'}{h} \int_{a}^{b} (h-Y) \, dy}$$

$$\overline{Y} = \frac{\left(\frac{h}{2} Y^{2} - \frac{1}{3} Y^{3}\right)_{a}^{h}}{\left(hy - y^{2}\right)_{a}^{h}} = \frac{\frac{1}{6} h^{3}}{\frac{1}{2} h^{2}} \Rightarrow \overline{Y} = \frac{1}{3} h$$

Lo cual significa que el centro de graredad de un triangulo se eneventra a 1 h de la base y a una distancia de 4 h del vértice.

3- localizar el centro de gra redad de 4 de circunterencia, según muestra la fig.



Hay varias formas de escoger un elemento diferencial, en este caso se escogerá un elemento
diferencial triangular; este elemento tiene su
centro de gravedad G. cuyas coordenades son:

\( \times \forall \times respectivamente. \)

Utilizando, definiciones se liene :

$$\vec{Z} = \frac{\int \vec{z} dA}{\int dA} = \frac{\int_{0}^{\vec{x}} \frac{1}{3} \cos \theta \cdot R \cdot \frac{1}{5} R^{\vec{x}} d\hat{\sigma}}{\int_{0}^{\vec{x}} \frac{1}{5} R^{\vec{x}} d\hat{\sigma}} = \frac{\frac{1}{5} \cdot \frac{1}{5} \cdot R \cdot R^{\vec{x}} \int_{0}^{\vec{x}} \cos \theta d\hat{\sigma}}{\frac{1}{5} \cdot R \cdot R^{\vec{x}} \int_{0}^{\vec{x}} \cos \theta d\hat{\sigma}}$$

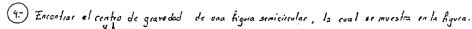
$$\overline{Z} = \frac{3}{3}R \int_{0}^{\frac{\pi}{2}} (\cos\theta \, d\theta) = \frac{\frac{1}{3}R \left( \operatorname{Sen}\theta \right)_{0}^{\frac{\pi}{2}}}{\left( \frac{\pi}{2} \right)_{0}^{\frac{\pi}{2}}} = \frac{\frac{1}{3}R}{\frac{3}{17}} \Rightarrow \overline{Z} = \frac{4R}{3\pi}$$

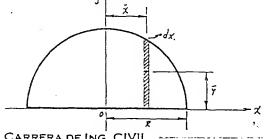
De la misma forma :

$$\bar{Y} = \frac{\int \bar{Y} dA}{\int dA} = \frac{\int_{0}^{\pi_{Z}} \frac{1}{4} R s_{c} \cdot \theta \cdot \frac{1}{2} R^{2} d\theta}{\int_{0}^{\pi_{Z}} \frac{1}{4} R^{2} d\theta} = \frac{\frac{1}{3} \cdot \frac{1}{4} \cdot z \cdot R^{2} \int_{0}^{\pi_{Z}} \frac{1}{2} s_{c} \cdot \theta d\theta}{\frac{1}{2} \cdot R^{2} \int_{0}^{\pi_{Z}} d\theta}$$

$$\bar{\gamma} = \frac{\frac{1}{3}R\int_{0}^{\frac{3}{4}} d\theta}{\int_{0}^{\frac{3}{4}} d\theta} = \frac{\frac{3}{3}R(-60\theta)_{0}^{\frac{3}{4}}}{(\theta \cdot i)_{0}^{\frac{3}{4}}} = \frac{\frac{1}{3}R}{\frac{3}{4}R} \Rightarrow \qquad \bar{\gamma} = \frac{4R}{3R}$$

Lo que significa. que tanto x y y son iguales:





En liquias simétricas una de las coordenadas estará en el eje de simetria. , por la tanto:

CARRERA DE ING. CIVIL Pag. 149

Un arca semicircular con centro en O enconocido so ecuación. que es lo sigle:

$$x^2 + y^2 = R^2$$

Por la tanta tomando un elemento diferencial, se tiene.

donde :

Siendo: 
$$\bar{x} = x$$
.  $\bar{y} = \frac{y}{x}$ 

si: 
$$dA = \gamma dx \Rightarrow A = \int \gamma dx. = \int_{a}^{+\kappa} \sqrt{R^2 - x^2} dx.$$

Para resolver la integral hacemos un cambio de variable:

Intences: 
$$A = \int_{-\infty}^{\infty} \sqrt{R^2 - R^2 Sen^2 \theta} \cdot R \log \theta \, d\theta = \int_{-\infty}^{\infty} \sqrt{R^2 (1 - Sen^2 \theta)} \cdot R (\log \theta) \, d\theta$$

$$A = \int_{-\infty}^{\infty} R^2 \sqrt{1 - Sen^2 \theta} \, \log \theta \, d\theta = \int_{-\infty}^{\infty} R^2 (\cos^2 \theta) \, d\theta \qquad Si: (\cos^2 \theta) = \frac{1}{2} \left(1 + (\cos 2\theta)\right)$$

$$A = \int_{-\infty}^{\infty} \frac{R^2 (1 + (\cos 2\theta)) \, d\theta}{R^2 (1 + (\cos 2\theta)) \, d\theta} = \frac{R^2 (\theta)}{2} \left(\frac{1 + (\cos 2\theta)}{2}\right) \, d\theta = \frac{R^2 (\theta)}{2} \left(\frac{1 + (\cos 2\theta)}{2}\right) \, d\theta$$

$$A = \underbrace{RR^2}_{Z_1}$$

Por lo tanto aplicamos definiciones para hallar X e 7 pero X=0

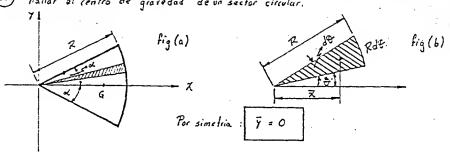
$$A\bar{\gamma} = \int \gamma \, dA = \int_{-R}^{R} \frac{\gamma}{2} \cdot \gamma \, dx. = \int_{-R}^{R} \gamma^{z} dx. = \int_{-K}^{R} \frac{1}{2} \left( R^{2} - \chi^{2} \right) \, dx.$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \left( R^2 X - \frac{\chi^3}{3} \right)_{-\rho}^{\rho} = \frac{1}{2} \frac{1}{3} R^3 + \frac{1}{3} R^3 \right) = \frac{2}{3} R^3$$

. Por lo tanto: Si 
$$A = \frac{1}{2} \pi R^2$$
  $\Rightarrow$   $\overline{Y} = \frac{3}{2} \frac{R^3}{17R^2}$   $\Rightarrow$   $\overline{Y} = \frac{4R}{3\pi}$ 

5.- Hallar el centro de gravedad de un sector circular.

20



Se escogera un elemento diferencial indicado en la figura (a), por lo tanto se tiene según : La fig(b) el sigle. caso.

$$dA = \frac{1}{2} R \cdot R dE = \frac{1}{2} R^2 dE \qquad (*)$$

dende: Le = 4 R Cost ; siendo Xe = absisa del elemento diferencial ()

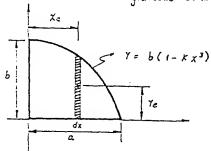
Integrando (x); 
$$A = \int_{-\pi}^{\pi} \frac{1}{2} R^2 d^2 = \frac{1}{2} R^2 (\theta \Big|_{-x}^{12} = \frac{1}{2} R^2 (\alpha - (-x))$$

Aplicando definición de centro de graredad setiene:

$$A\vec{x} = \int xe \, dA = \int_{-\infty}^{+\infty} \frac{1}{3} R^3 \cos \frac{e}{2} d\xi = \frac{1}{3} R^3 \int_{-\infty}^{+\infty} \cos e \, d\xi.$$

$$A\overline{x} = \frac{1}{3}R^3 \left( 5 \cos \theta \right)^{-\alpha} = \frac{1}{3}R^3 \left( 2 \sin \alpha \right) \Rightarrow \overline{\overline{x}} = \frac{2R 5 \cos \alpha}{3 \alpha}$$

6. Encontrar al centro de gravedad de la siguiente figura.



si: xe x x Ye = Y

Además: dA = y da

Entonces:  $dA = b(1-xx^3) dx$ 

Por definición:  

$$\overline{\lambda} = \frac{\int \chi \, dA}{\int dA} = \frac{\int_{0}^{\alpha} \chi \cdot b(1 - \chi_{X}^{3}) d\chi}{\int_{0}^{\alpha} b(1 - \chi_{X}^{3}) d\chi} = \frac{b \int_{0}^{\alpha} (x - \chi_{X}^{4}) d\chi}{b \int_{0}^{\alpha} (1 - \chi_{X}^{3}) d\chi}$$

$$\overline{\chi} = \frac{\left(\frac{1}{2}\chi^2 - \frac{\kappa}{5}\chi^5\right)_0^{\alpha}}{\left(\chi - \frac{\kappa}{4}\chi^4\right)_0^{\alpha}} = \frac{\frac{1}{2}a^2 - \frac{\kappa}{3}a^5}{\alpha - \frac{\kappa}{4}a^4} = \frac{2}{5}\frac{(5\alpha - 2\kappa\alpha^4)}{(4 - \kappa\alpha^3)}$$

$$\frac{x = \frac{(z^2 - \frac{x}{3}x^4)_0}{(x - \frac{x}{4}x^4)_0^a} = \frac{\frac{1}{2}a^2 - \frac{x}{3}a^5}{a - \frac{x}{4}a^4} = \frac{2(5a - 2x_0^4)_0^a}{5(4 - x_0^3)}$$
5:  $y = 0 \Rightarrow x = 0$ 

3: 
$$\gamma=0 \Rightarrow \chi=\alpha$$
 30  $0=b(1-\chi\alpha^3) \Rightarrow K=\frac{1}{\alpha^2}$ 

Reemplazando: se tiene.  $\overline{\chi}=\frac{1}{5}\alpha$ 

# De la misma forma:

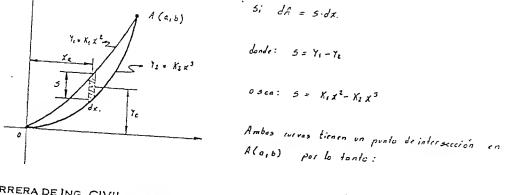
$$A\bar{y} = \int Ye \, dA = \int \frac{1}{2} y \, dA = \int \frac{1}{2} y^2 \, dx \qquad \text{pero: } dA = b(1 - Kx^2) \, dx.$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} b^{2} \left( 1 - K x^{2} \right)^{2} dx. = \frac{H^{2}}{2} \int_{0}^{a} \left( 1 - 2 x x^{3} + x^{2} x^{4} \right) dx.$$

$$\mathcal{A}\bar{y} = \frac{L^2}{2} \left( x - \frac{1}{2} \kappa x^4 + \frac{1}{2} \kappa^2 x^7 \right)_0^{\alpha} = \frac{L^2}{2} \left( \alpha - \frac{1}{2} \kappa \alpha^4 + \frac{1}{2} \kappa^2 \alpha^7 \right)$$

Realizando operaciones se tiene. 
$$\overline{y} = \frac{3}{7}b$$

~ 1/2 = K2 x3



$$5i: x=a$$
,  $y_i=b \Rightarrow b = x_i \cdot a^2 \Rightarrow x_i = \frac{b}{a^2}$ 

además: 
$$y=a$$
,  $y_z=b$   $\Rightarrow$   $b=X_2a^3$   $\Rightarrow$   $X_2=\frac{b}{a^3}$ 

Por lo tanto: 
$$5 = \frac{b}{a^c} x^2 - \frac{b}{a^3} x^3$$

Entonces: 
$$dA = \left(\frac{h}{h^2}x^2 - \frac{h}{h^3}x^3\right)dx.$$

Lucgo: 
$$A = \int_0^a \frac{b}{a^4} x^4 dx - \int_0^a \frac{b}{a^3} x^3 dx = \frac{b}{a^2} \left(\frac{1}{3}x^3\right)_0^a - \frac{b}{a^2} \left(\frac{1}{4}x^4\right)_0^a$$

$$A = \frac{1 b a^{3}}{3 a^{2}} - \frac{1}{4} \frac{b}{a^{3}} a^{4} = \frac{4ab - 3ab}{12} \Rightarrow A = \frac{2b}{12}.$$

Aplicando la definición:  

$$A \cdot \bar{X} = \int x \, dA$$
. =  $\int x \cdot y \, dx$ 

$$A \bar{x} = \int_{0}^{3} x \left( \frac{1}{a_{\ell}} x^{\ell} - \frac{1}{a_{\ell}} x^{3} \right) dx = \frac{1}{a_{\ell}} \int_{0}^{3} x^{3} dx - \frac{1}{a_{\ell}} \int_{0}^{3} x^{4} dx$$

Realizando operaciones. 
$$A \cdot \bar{X} = \frac{0^2b}{20} \Rightarrow \bar{X} = \frac{3}{5}a$$

$$A\bar{\gamma} = \int Ye \, dA = \int \frac{1}{2} \left( Y_t + Y_z \right) dA = \int \frac{1}{2} \left( Y_t + Y_z \right) \left( \frac{L}{a^2} x^2 - \frac{L}{a^3} x^3 \right) \, dx.$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{2} \int_0^a \left( \frac{b}{a^2} x^2 + \frac{b}{a^3} x^3 \right) \left( \frac{b}{a^2} x^2 - \frac{b}{a^3} x^3 \right) dx$$

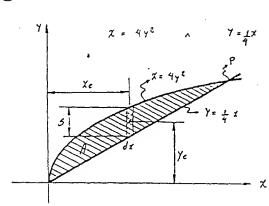
$$A\overline{y} = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} \left[ \left( \frac{b}{a^{2}} x^{2} \right)^{2} - \left( \frac{b}{a^{3}} x^{3} \right)^{2} \right] dx = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} \left( \frac{b^{2}}{a^{3}} x^{4} - \frac{a^{2}}{a^{4}} x^{4} \right) dx$$

$$\hat{A}_{y}^{-} = \frac{1}{2} \frac{h^{2}}{\alpha^{4}} \int_{0}^{a} \chi^{4} d\chi - \frac{1}{2} \frac{h^{2}}{\alpha^{4}} \int_{0}^{a} \chi^{4} d\chi = \frac{1}{2} \frac{L^{2}}{\alpha^{4}} \left( \frac{1}{2} \chi^{5} \right)_{0}^{a} - \frac{1}{2} \frac{\dot{z}^{2}}{\dot{z}^{3}} \left( \frac{1}{7} \chi^{7} \right)_{0}^{a}$$

$$A\bar{\gamma} = \frac{1}{10} \frac{b^2}{a^2} a^5 - \frac{1}{19} \frac{b^2}{a^7} a^7 = \frac{1}{10} ab^2 - \frac{1}{19} ab^2 = \frac{19ab^2}{192}$$

Entonces: 
$$\frac{ab}{12}\overline{\gamma} = \frac{1}{35}ab^2 \Rightarrow \overline{\gamma} = \frac{1^2}{35}b$$

8-) Hallor los coordenados del centraide del area limituda, por las curvos:



Por lo tunto el punto descado es: P(4,1)

Encontramos el punto de intersección entre las des curvas.

$$\Rightarrow X(\frac{1}{4}x-1)=0 \Rightarrow X_1=0 X_2=4$$

Además: Si X1=0 => Y1 = 0 X2 = 4 => Y2 = 1

Aplicamos definiciones para hallar las coordena das del centro de graredad.

Entonces: 
$$dA = \left(\frac{1}{2}\sqrt{x} - \frac{1}{4}x\right)dx \Rightarrow A = \int_{0}^{\pi} \frac{1}{2}\sqrt{x} dx - \int_{0}^{\pi} \frac{1}{4}x dx$$

$$A = \frac{1}{2} \left( \frac{1}{3} \times \frac{32}{6} \right)^4 - \frac{1}{4} \left( \frac{1}{4} \times \frac{2}{6} \right)^4 = \frac{8}{3} - 2 \implies A = \frac{2}{3} = 0,667 \text{ m}^2$$

Por lo tanto: Si 
$$xe = x$$
;  $Ye = \frac{L}{2} + \frac{L}{4}x$   $\Rightarrow Ye = \frac{\frac{L}{2}\sqrt{x} - \frac{L}{4}x}{2} + \frac{L}{4}x \Rightarrow Ye = \frac{L}{8}(\sqrt{x} + x)$ 

$$A \cdot \bar{x} = \int xe \, dA = \int x \cdot 5 \, dx.$$

$$A \cdot \vec{x} = \int_{0}^{4} x \left( \frac{1}{2} \sqrt{x} - \frac{1}{4} x \right) dx = \int_{0}^{4} \frac{1}{2} x^{3/2} - \int_{0}^{4} \frac{1}{4} x^{2} dx = \frac{1}{2} \left( \frac{1}{5} x^{5/2} \Big|_{0}^{4} - \frac{1}{4} \left( \frac{1}{3} x^{3} \right)_{0}^{4} \right)$$

$$A \cdot \bar{\chi} = \frac{1}{5} 4^{5/2} - \frac{1}{13} 4^3 \Rightarrow \frac{2}{3} \bar{\chi} = \frac{16}{15} \Rightarrow \bar{\chi} = \frac{8}{5} = 1, 6$$

De la mismo manera:

$$A \cdot \bar{y} = \int Ye dA = \int S \cdot \left(\frac{1}{8} \left(\sqrt{x} \cdot + x\right)\right) dx$$
. =  $\frac{1}{8} \int_{-\infty}^{\infty} \left(\sqrt{x} + x\right) \left(\frac{1}{2} \sqrt{x} - \frac{1}{4} x\right) dx$ 

Realizando cp's: 
$$A \cdot \bar{Y} = \frac{1}{8} \int_{0}^{4} \left( \frac{1}{3} x + \frac{1}{4} x^{3/2} - \frac{1}{4} x^{2} \right) dx = \frac{1}{8} \left( \frac{1}{4} x^{2} + \frac{1}{10} x^{3/2} - \frac{1}{12} x^{3} \right)_{0}^{4}$$

$$\frac{2}{3}\bar{y} = \frac{1/28}{e(15)} \Rightarrow \bar{y} = \frac{7}{20} = 0,35$$

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 15

9. Hallar el centro de graredad del airea sombreada de la siguiente tigura. 8щ

El elemento diferencial tiene par cons

de (\*) 5 = 4 = 4 + 1/1 x2 = 1/1 x2

La recta B-A tiene por ecuación. Y=4

Enlances: 
$$A = \int_{0}^{3} \frac{1}{11} x^{2} dx = \frac{1}{16} \left( \frac{1}{3} x^{3} \right)^{\frac{3}{4}} \Rightarrow A = \frac{31}{3} = 16.017 \, \mu^{\frac{2}{4}}$$

Fri la tanta optiondo definiciones:

$$A\bar{x} = \int xedA - \int_0^8 x \cdot \frac{1}{L_x} x^2 dx = \frac{1}{L_x} \int_0^8 x^3 dx$$

$$A\bar{x} = \frac{1}{16} \left( \pm x^q \right)_0^3 \Rightarrow \frac{32}{3} \bar{x} = 64$$
 osca:  $\bar{x} = 64$ .

Pur la tanta de la misma manera:

$$A\bar{\gamma} = \int \gamma_c \, dA = \int_0^s (q - \frac{1}{32} x^2) \frac{1}{3} x^2 dx. = \int_0^s (\frac{1}{7} x^2 - \frac{1}{312} x^4) \, dx.$$

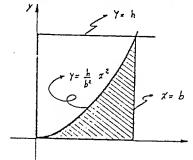
$$A\bar{y} = \frac{1}{4} \left( \frac{1}{3} \chi^3 \right)_0^8 - \frac{1}{542} \left( \frac{1}{5} \chi^5 \right)_0^8 = \frac{443}{15}$$

Entences: 
$$\frac{32}{3}\overline{y} = \frac{448}{15}$$
 0 sec

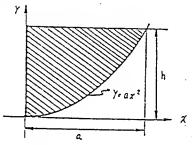
CARRERA DE ING. CIVIL

# PROBLEMAS PROPUESTOS

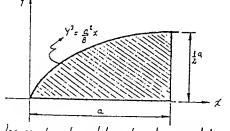
(1) Encontrar el controide del arca sombreada y la parte sin sombreor.

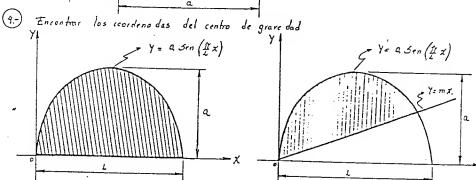


2. Ubicar el centroide del acea para bólica.



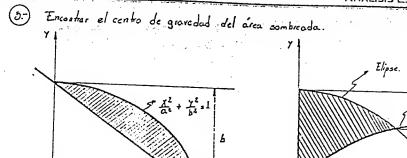
(3.-) Encontrar las coordenadas del centro de gravedad de la figura siguiente.



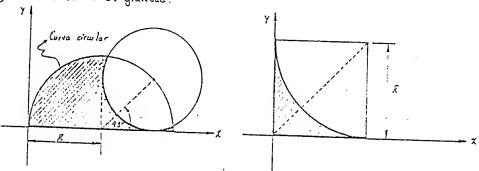


CARRERA DE ING. CIVIL Pag. 156

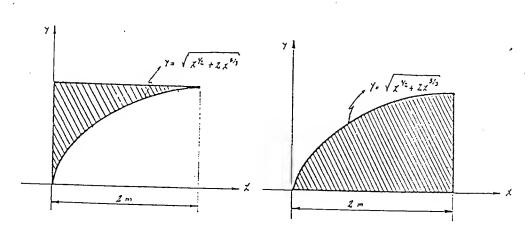
73= a2 x.



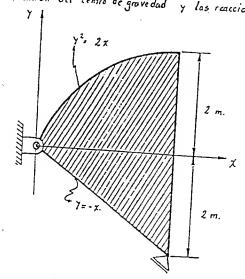
6. Obicar el centro de gravedad.



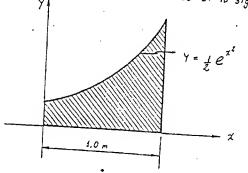
7- Ubicar el centro de gravedad del área sambreada, mediante integración.



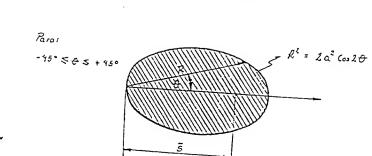
Determinar la obicación del centro de gravedad y las reacciones de apoyo.



9. Emontrar el centroide 7 del ásea sombreado de la siguiente fig.



10.) Determinar el centro de gravedad para la temniseata.



CARRERA DE ING. CIVIL

. Pág. 158

## 7.5 - CENTROS DE GRAVEDAD DE LINEAS :

()

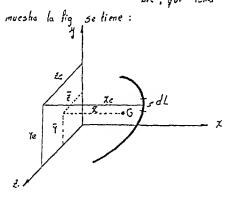
(-)

( *3* 

## A : LINEA CONTINUA Y HOMOGENEA :

7.5.1. GENERALIDADES - Si la geometra de un cájeto, per ejemplo una varilla. delgada o un alam.

bre que tama la ferma de una linea cantinuo y homogenea según



Se escage un dl (diferencial de langitud)
que tiene por coordenadas Xc, Ye, y Ze
respectivamente.

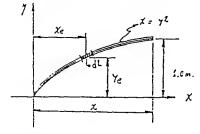
Nota - En este caso el centro de graredad no necesariamente debe estar sobre la línea, si no frera de ella. tal como indica la figura ( el punto G. que tiene por ccordena das X, Y, Z respectivamente)

Entonces, se tiene:

$$\vec{X} = \frac{\int_{\mathcal{L}} x_c dL}{\int_{\mathcal{L}} dL}$$
;  $\vec{Y} = \frac{\int_{\mathcal{L}} x_c dL}{\int_{\mathcal{L}} dL}$ ;  $\vec{\Xi} = \frac{\int_{\mathcal{L}} z_c dL}{\int_{\mathcal{L}} dL}$ 

7.5.7. EJE DE SIMETRIA - En el ceso de figures planas el conho de graredad G. necesaria menle se encuenha dentro de esta área, en este caso no se encuentra en la linea sino frera de ésta órea.

Ejemplo : Encontrar el centro de gravedad, de uno varillo doblado, en forma de un arco para bólico según muestra la figura siguiente :



1°) Se toma un elemento d' diferencial de longitud ubicado Según muestro la figura, que tiene por coordenadas Xe, Ye respectí vamente.

CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 159

$$(dL)^2 = (dx)^2 + (dy)^2 \Rightarrow dL = \sqrt{(dx)^2 + (dy)^2}$$

se liene.

$$\left(\frac{dl}{d\gamma}\right)^2 = \left(\frac{dx}{d\gamma}\right)^2 + \left(\frac{dy}{d\gamma}\right)^2 \implies dl = \sqrt{\left(\frac{dx}{dx}\right)^2 + 1 \cdot d\gamma}. \quad (*)$$

Lucyo reemplazando en (x):

$$dL = \sqrt{(2\gamma)^2 + 1} \cdot d\gamma.$$

Además. el centro de gravedad del elemento diferencial. es: Ze = X , Ye = Y

$$\overline{\chi} = \frac{\int_0^1 \chi d\ell}{\int_0^1 d\ell} = \frac{\int_0^1 g^2 \sqrt{q \gamma^2 + 1} d\gamma}{\int_0^1 \sqrt{q \gamma^2 + 1} d\gamma}$$

Poro antes podemes Calcular L.

$$L = \int_0^1 \sqrt{4\gamma^2 + 1} \, d\gamma = \int_0^1 \sqrt{(2\gamma)^2 + 1} \, d\gamma ; haciendo (4. Va.  $2i = 2\gamma$ )
$$g'u = d\gamma.$$$$

Enton ces:

$$L = \iint \sqrt{\mu^2 + 1} \ d\mu \ , \ heremos \ supl. \ Trig. \ \ \mathcal{M} = fg \, \mathcal{B}. \ \Rightarrow \ d\nu = \ \mathcal{S}ec^2\mathcal{B} \, d\mathcal{B}.$$

$$L = \int Sec^3\theta d\theta = \frac{1}{2} Sec^3\theta d\theta + \frac{1}{2} \int Sec^3\theta d\theta. \qquad (Se inlegio por parles)$$

$$L = \frac{1}{4} \frac{\mu}{\sqrt{4\pi u^2}} + \frac{1}{2} \ln \left( \frac{1}{\sqrt{4\pi u^2}} + \mu \right)$$

$$\frac{1}{2} \frac{\mu}{\sqrt{1+\mu^2}} + \frac{1}{2} \ln \left( \frac{1}{\sqrt{1+\mu^2}} + \mu \right)$$

$$L = \int \frac{1}{2} \frac{\sqrt{y}}{\sqrt{1+|qy|^2}} + \frac{1}{2} \ln \left( \frac{1+2y\sqrt{1+qy|^2}}{\sqrt{1+|qy|^2}} \right) \int_0^1 = \left( \frac{1}{\sqrt{5}} + \frac{1}{2} \ln \left( \frac{1+2\sqrt{5}}{\sqrt{5}} \right) \right) - \left( 0 + \frac{1}{2} \ln \left( \frac{1}{\sqrt{5}} \right) \right)$$

$$L \overline{X} = \int y^2 \sqrt{4y^2 + 1} \ dy. \qquad \text{3i sustifyings: } 2y = u \Rightarrow y = \frac{2}{2}$$

$$L\overline{x} = \int \frac{\mu^2}{4} \sqrt{\mu^2 + 3} \int \frac{1}{2} d\mu \qquad \text{Tene lu lorma.} \qquad \int \chi^2 \sqrt{\chi^2 + 2^2} d\chi$$

$$\Rightarrow L\bar{X} = \frac{1}{2} \int u^2 \sqrt{\mu^2 + 1} \, d\mu.$$

$$L \bar{x} = \frac{1}{8} \int_{4}^{1} \mu \sqrt{(1 + \mu^{2})^{3}} - \frac{1}{8} \times \sqrt{1 + \mu^{2}} - \frac{1}{8} \ln (\mu + \sqrt{1 + \mu^{2}}) \int_{4}^{2} perc: \mu = 2y$$

$$L \vec{x} = \frac{1}{8} \left[ \frac{1}{4} \gamma \sqrt{\left( \left( 1 + \left( 2 \gamma \right)^2 \right)^3} - \frac{1}{8} \cdot 2 \gamma \sqrt{\left( 1 + 9 \gamma^2 \right)} \right. - \frac{1}{8} \ln \left( 2 \gamma + \sqrt{1 + 9 \gamma^2} \right) \right]$$

$$L\bar{\chi} = \frac{1}{16} \left( \sqrt{53} - \frac{1}{2} \sqrt{5} - \frac{1}{4} \ln (2 + \sqrt{5}) \right) - \frac{1}{16} \left( -\frac{1}{4} \ln (\sqrt{1}) \right) = c. \mp 46.$$

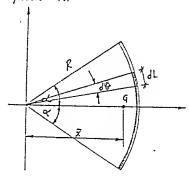
Por lo tanto: 
$$1.979\overline{\chi} = 0.746 \Rightarrow \overline{\chi} = 0.509(\overline{e})$$

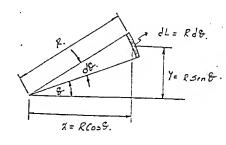
Dela misma forma: 
$$\overline{Y} = \int_0^1 \underline{Y} dL = 1,473\overline{Y} = 6,848$$

$$\Rightarrow \qquad \overline{Y} = 0.573 \text{ (m)}$$

 $\tilde{\mathbb{C}}$ 

1) Ubicar el centro de graredad de una varilla que tiene la forma circular de angulo de y radio R.º





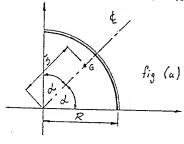
Para la solución de este problema, es recomendable usar coordenadas polares, por ser arco virtular.

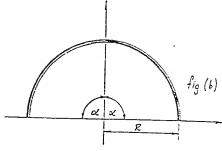
$$\bar{\chi} = \frac{\int x_e \, dL}{\int dL} = \frac{\int_{-\infty}^{+\infty} R(o.s.Rde)}{\int_{-\infty}^{\infty} R \, de}$$

$$\bar{\chi} = \frac{R^2 \int_{-\infty}^{\infty} \cos \theta \, d\theta}{R \int_{-\infty}^{\infty} d\theta} = \frac{R \left( \sin \theta \, \Big|_{-\infty}^{\infty} \right)}{\left( \theta \, \Big|_{-\infty}^{\infty} \right)}$$

$$\bar{\chi} = \frac{R \sin \omega}{\omega}$$

27) A partir del resultado anterior, hacer extensivo para un cuarto de circunterencia. y media circunterencia, de varillas circulares.



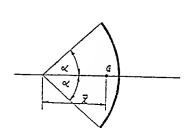


Las figures (a) y (b) tienen su eje de simetria, en el primer caso está a 45°, y en el segundo caso a . 900.

Por lo tanto, según al anterior ejemplo:

Se liene:

()



segon la fig (a) se fiene 
$$\overline{3} = \frac{R \cdot 5en \cdot \alpha}{\alpha}$$

Enbaces: 
$$\vec{y} = \vec{z} = \frac{R \ Send}{\alpha}$$
. Send.  $= \frac{R \ \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot \sqrt{2}}{\Omega}$ 

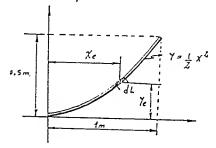
Parlo tanto: 
$$\vec{x} = \vec{y} = \frac{3R}{T}$$
 Para un cuarto de cincunterencia.

Para la fig (h) 
$$\overline{y} = \frac{R \operatorname{Sen} \alpha}{\alpha}$$
 donde:  $\alpha = 90^{\circ} = \overline{\mu}$ 

Enlances: 
$$\bar{Y} = R \sin \frac{\eta_{2}}{2}$$

$$\overline{Y} = R sen \frac{\eta_2}{\gamma}$$
  $\Rightarrow$   $\overline{Y} = \frac{2R}{\gamma}$  Para media circunferencia.

(3-) Deferminar la distancia 7 del centro de gravedad de la varilla Homogénea doblada en forma para bólica.



$$(dL)^2 = (dx)^2 + (dy)^2$$

$$\left(\frac{dL}{dx}\right)^2 = 1 + \left(\frac{dY}{dx}\right)^2$$

Despejando dL:

$$dL = \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2} dx \qquad (1)$$

Además, sise liene 
$$y = \frac{1}{3}x^2 \implies \frac{dy}{dx} = \chi$$
 (2)

Sustifuyendo (2) en(1) tenemos:

$$dL = \sqrt{1 + x^2} dx \implies L = \int_0^1 \sqrt{1 + x^2} dx. \quad \text{on Ca. Va.} \quad x = dg \in A dx = se^4 \xi d\xi$$

$$\Rightarrow L = \int_0^1 3e^3 \xi d\xi = \frac{dg + 3e^2 \xi}{2} + \frac{d}{2} \int_0^1 3e^2 \xi d\xi \qquad (Integrado per partes)$$

$$L = \frac{d}{2} \int_0^1 4g^2 \xi d\xi + \frac{d}{2} \ln \left( 3e(x + dg \xi) \right)$$

$$\Rightarrow \quad L = \left[ \frac{1}{2} \times \sqrt{1 + x^2} + \frac{1}{2} \ln \left( \sqrt{1 + x^2} + x \right) \right]_0^1$$

$$L = \frac{1}{2} \left( \frac{\Gamma_2}{2} \right) + \frac{1}{2} \ln \left( \overline{\Gamma_2} + 1 \right) - \frac{1}{2} \ln \left( \overline{\Gamma_1} \right) \Rightarrow \boxed{L = 1,148 \text{ m.}}$$

Por definición.  $L\bar{Y} = \int Y dL$  pero  $dL = \sqrt{1 + (\frac{JY}{dx})^2} dx = \sqrt{1 + \chi^2}$ 

$$\Rightarrow L_{7}^{-} = \int_{2}^{4} \chi^{2} \sqrt{t + \chi^{2}} d\chi$$

Desarro Mundo: 
$$L\bar{y} = 0,2101 \Rightarrow \bar{y} = 0.2101 \quad \text{o} \quad \bar{y} = 0,153 \text{ m}.$$

# B : LINEA CON DENSIDAD VARIABLE :

7.53:CENTRO DE MASA: La densidad [9] ó masa por unidad de Volumen, se relaciona.

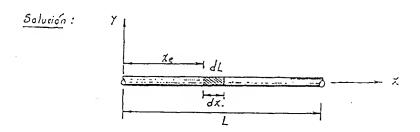
por medio del peso específico del everpo, medido como peso por unidad de volumen.

Los ecuaciones: 
$$\overline{\chi} = \frac{\int_{L} \chi dL}{\int_{L} dL}$$

Se transforma en: 
$$\overline{\chi} = \frac{\int_{\mathcal{L}} f \times dL}{\int_{\mathcal{L}} f dL}$$
  $\chi$   $\overline{\dot{\gamma}} = \frac{\int_{\mathcal{L}} f \times dL}{\int_{\mathcal{L}} f \cdot dL}$ 

Cuando P es variable con la longital, area é volumen en cualquiera delas direcciones.

Ejemplo: En contrar el centro de gratedad de la varilla que liene un area trans rersal constante, si su densidad varia de acuerdo con  $f = Kx^2$ ; dunde K es constante.



Sabemos que: 
$$A = Cte$$

$$dL = dx.$$

$$xe = x.$$

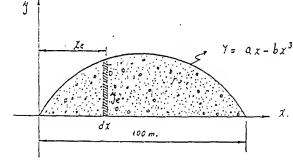
Apirendo la definición:

So liene: 
$$\bar{X} = \frac{\int P \cdot x dL}{\int P \cdot dL}$$

So liene: 
$$\bar{X} = \frac{\int P \cdot x \, dL}{\int P \cdot dL}$$
 Enfonces:  $\bar{X} = \frac{\int K x^2 \cdot x \, dx}{\int K x^2 \, dx}$ 

$$\overline{\lambda} = \frac{\int_{0}^{L} K x^{3} dx}{\int_{0}^{L} K x^{2} dx} = \frac{x \int_{0}^{L} x^{3} dx}{x \int_{0}^{L} x^{2} dx} = \frac{\left(\frac{1}{4} x^{4}\right)_{0}^{L}}{\left(\frac{1}{3} x^{3}\right)_{0}^{L}} = \frac{3}{4} \frac{L^{4}}{L^{3}}$$

Per lo fanto: 
$$\overline{X} = \frac{3}{4}L$$
.



Segun la fig: para X=100 => 7=0

$$0 = \alpha \cdot 100 - b(100)^3$$

$$a - b(100)^2 = 0 \qquad (1)$$

$$\overline{Y} = \frac{\int Ye dA}{\int dA} = \frac{\frac{1}{2} \int Y dA}{\int dA} = \frac{\frac{1}{2} \int Y^2 dx}{\int Y dx}$$

$$\frac{7}{7} = \frac{1}{2} \int_{0}^{100} (ax - bx^{3})^{2} dx = \frac{1}{2} \int_{0}^{100} (a^{2}x^{2} - 2abx^{4} + b^{2}x^{6}) dx.$$

$$\overline{\gamma} = \frac{\frac{1}{2} \left( \frac{1}{3} a^2 x^3 - \frac{2}{5} ab x^5 + \frac{1}{7} b^2 x^7 \right)_0^{100}}{\left( \frac{\Delta}{2} x^2 - \frac{1}{4} x^4 b \right)_0^{100}} = \frac{\frac{1}{2} \left( \frac{1}{3} a^2 (100)^3 - \frac{2}{5} a \cdot b (100)^5 + \frac{1}{7} b^2 (100)^7 \right)}{\left( \frac{1}{2} a (100)^2 - \frac{1}{4} \cdot b (100)^4 \right)}$$

Enfonces: 
$$10 = \frac{1}{2} \left( \frac{1}{3} a^{2}.100 - \frac{2}{3}.a.b.100^{3} + \frac{1}{7} b^{2}.100^{5} \right)$$

$$\frac{1}{2} a - \frac{1}{4} b.100^{2}$$

$$\int_{0}^{10} \left(\frac{1}{2}a - \frac{1}{4} \cdot 10^{4} \cdot b\right) = \int_{0}^{10} \left(\frac{1}{3}a^{2} \cdot 10 - \frac{1}{5}a \cdot b \cdot 10^{5} + \frac{1}{7}b^{2} \cdot 10^{9}\right)$$

$$Despe jando "a" de(1) \Rightarrow a = b \cdot 10^{4}$$

Sustituyendo "a": 
$$\frac{b}{2} \cdot 10^4 - \frac{b}{4} \cdot 10^4 = \frac{1}{2} \left( \frac{1}{3} (b \cdot 10^4)^2 \cdot 10 - \frac{2}{5} (b \cdot 10^4)^5 \cdot 10^5 + \frac{1}{7} b^2 \cdot 10^4 \right)$$

$$\frac{b}{2} = \frac{1}{4} \cdot 10^{4} \left( \frac{1}{3} \cdot \frac{1}{5} \cdot 10^{5} - \frac{2}{5} \cdot \frac{1}{5} \cdot 10^{5} \right)$$

$$\frac{b}{2} \cdot 10^{4} \left( \frac{1}{3} \cdot \frac{1}{5} \cdot 10^{5} - \frac{2}{5} \cdot \frac{1}{5} \cdot 10^{5} + \frac{1}{4} \cdot \frac{1}{5} \cdot 10^{5} \right)$$

$$\frac{1}{2} = \frac{8 \cdot 6 \cdot 10^5}{105} \implies b = \frac{105}{16} \cdot 10^{-5} \implies b = 6,56 \cdot 10^{-5}$$

Reemplazando el valor de "b" en (1); se liene : 
$$\alpha = 10^4 \left(\frac{165 \cdot 16^5}{15}\right) \alpha = 0,156$$



figura, línea o peso.

8. L'GENERALIDADES : l'n elemenlo compresso conside en una serie de figures "simples" conectodos, los cuales pueden ser rectangurales, triangulares, semicirculares; pueden ser figuras planas ó lineas continvas, finalmente curepos conectados, etc. Tole, elemen tos pueden con frewencia descomponense en sus partes, y, siempre y cuando se conozca

Además del centro de gravedad de cada una de estes partes, por lo tanto se tiene el siguiente caso:

a): 
$$A_1$$
 $A_2$ 
 $A_3$ 
 $A_i$ 
 $A_n$ 
 $\overline{Y}$ 

$$\overline{X} = \underbrace{A \cdot \overline{X}_1 + A_2 \cdot \overline{X}_2 + \cdots + A_n \cdot \overline{X}_n}_{A_1 + A_2 \cdots + A_1^{-1} + \cdots + A_n}$$

En torma simplificada se tiene. ( Para areas planas)

$$\bar{\chi} = \underbrace{\sum_{i=1}^{n} Ai \cdot \bar{\chi}_{i}}_{P}$$

$$\overline{Y} = \frac{\sum_{i=1}^{n} A_i \cdot \overline{Y}_i}{\sum_{i=1}^{n} A_i}$$

Para elementos del gados centinvos:

$$\bar{\chi} = \underline{Z \, l \, i \cdot \bar{\chi}_i}$$
 $Z \, L \, i$ 

Z Yi

\* Para resolver es conte niente tabular:

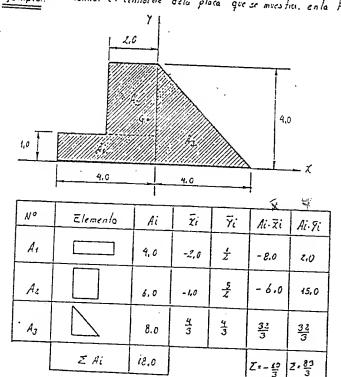
c): Para cuerpos: (l'olumenes).

$$\overline{\chi} = \underbrace{Z \, \gamma_i \cdot \overline{\chi}_i}_{\Xi \, \gamma_i} \quad ; \quad \overline{Y} = \underbrace{Z \, \gamma_i \cdot \overline{\gamma}_i}_{\Xi \, \gamma_i} \quad ; \quad \overline{\overline{z}} = \underbrace{Z \, \gamma_i \cdot \overline{z}_i}_{\Xi \, \gamma_i}$$

d): Cuando tienen densidad variable:

$$\overline{\chi} = \underbrace{\Sigma \operatorname{Ai} \cdot \operatorname{Si} \cdot \overline{\chi}_{i}}_{\Xi \operatorname{Ai} \cdot \operatorname{Si}} ; \quad \overline{\gamma} = \underbrace{\Sigma \operatorname{Ai} \cdot \operatorname{Si} \cdot \overline{\gamma}_{i}}_{\Xi \operatorname{Ai} \cdot \operatorname{Si}}$$

Ejemplo. Encontar el centraide dela placa que se muestro, en la figura.



etc....

Las cantidades Ai-Zi se llama momerts estático de primer orden, cuyos unidades son [12] de igual forma Ai-Zi con respecto a los ejes "X" y "Y" respectivamente:

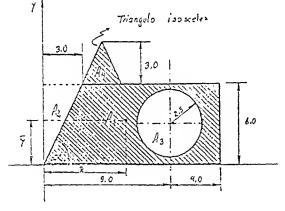
$$\overline{X} = \underbrace{Z A i \cdot \overline{x} i}_{Z A i} = \underbrace{-3.323}_{12.0} \Rightarrow$$

(

$$\overline{Y} = \underbrace{\sum Ai \cdot \overline{Y}_i}_{\sum E_i} \underbrace{27, 167}_{1E_i S}$$

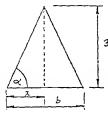
## PROBLEMAS RESUELTOS

(1.) Calcular el centro de gravedad de la signiente figura compuesta.



- 1° Se debe des componer a figuras
- 2º Calcular algunus distancias que. faltan.
- : fgd = 6 = x = 63, 435°

Conciderando el area (4) Ay:



$$\frac{1}{3}\alpha = \frac{3}{\chi} \Rightarrow \chi = \frac{3}{1}63,925^{\circ} \Rightarrow \chi = \frac{3}{5}5.41.$$

b = 2.x = 2.1,5 => b = 3

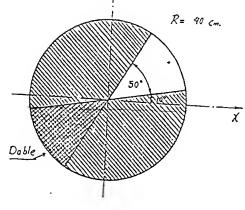
N°	Elemento	Ai	Ζī	T 5.	T	T
-	I Division	+	121	7;	Ai. Xi	Airyi
Aı		78.0	6,5	3	507	234
Az	7	-9.0	1,0	4,0	-9.0	-36
A3		-19,635	9.0	3,0	-176, 715	-58,905
Ay		<b>Y</b> , 5	4.5	7,0	20, 25	31, 5
	Z Ai	53,865	L		341, 535	170,595

Por la tanto:

$$\overline{\chi} = \underbrace{341,535}_{53,855} \Rightarrow \overline{\chi} = 6,34 \, \mu.$$

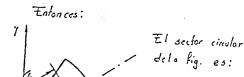
$$\overline{Y} = \underline{170,595}$$
  $\Rightarrow$   $\overline{Y} = 3.17 \ \mu.$ 

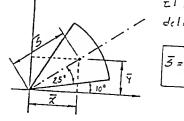
(Z:) Calcular el centro de gravedad de la figura circular, cortando y doblando un sector circular (Como muestra la fig sigte.).



Solución.

Se resuelren por partes, luego se suman segen sus coordenadas y áreas.





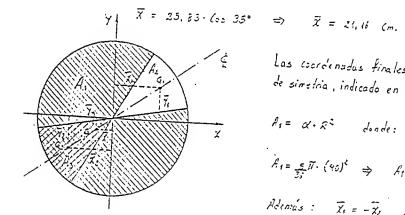
Según ejemplos anteriores el esel anguls respects al eje de simetia.

Agui : 
$$\alpha = 25^{\circ}$$
  $\Rightarrow$   $z$ :  $\frac{\chi}{25^{\circ}} = \frac{3\pi}{360^{\circ}} \Rightarrow \chi = 0.1288 \pi = \frac{5}{36} \pi$ 

Porlo tanto :

$$\overline{3} = \underbrace{2 \cdot 40 \cdot 5 \cdot n \cdot 25^{\circ}}_{3 \cdot \frac{5}{37} \widehat{N}} \Rightarrow \overline{3} = 25, 83 \text{ cm.}$$

Lorgo las coordenadas X, y serán:



$$\lambda = 21, 16 \quad (m.$$

Las coordenadas finales estarán sobre el eje de simetria, indicado en la figura.

$$A_1 = \alpha \cdot R^2$$
 donde:  $\alpha = \frac{5}{36}$  M

$$A_{1} = \frac{5}{3}, \tilde{M} \cdot (40)^{2} \Rightarrow A_{1} = 698, 13 \text{ cm}^{2}$$

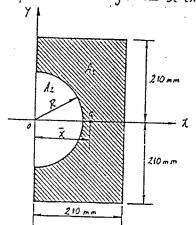
Además: 
$$\overline{\chi}_1 = -\overline{\chi}_2$$
  $\mu$   $\overline{\chi}_1 = -\overline{\chi}_2$ 

Por lo tanto:

N°	Elemento	Ai	₹i	\\ \ar{\gamma}i	Ai Xi	Ri. Fi
Aı		5026,55	0.6	0.0	0	С
Az		- 628, 13	Z1, !5	14,51	-1442,43	• <i>1</i> ::339, <i>3</i> 1
$A_3$		632,13	-21,16	- 14, 81	-19772,43	-::339,31
	Z Ai	5026,55			-Z9544,5±	

5i 
$$\overline{\chi} = \frac{-29599,86}{5026,55}$$

$$\Rightarrow \qquad \overline{Y} = -4, 11 \text{ cm}$$



si	, α =	<u>26</u> 3	i	y = 0

$$\overline{\chi}_z = \frac{qR}{3\pi}$$

Az = N.Rª

	·	γ				
Ν°	Elemento	Aicai	<del>7</del> i	71	Aizi	Ai. Ÿi
A1		884	10,5	0	9361	0.0
A,	D	-∏·R²	<u>4                                    </u>	0	- 4 R3	0,0
	ZA:	882- N.R.			₹351- <b>3</b> 123	0,0

Si 
$$\overline{\chi} = \frac{\sum A\vec{c} \cdot \chi \vec{c}}{\sum A\vec{c}}$$

$$\overline{\chi} = \frac{c_3 s_1 - \frac{c_4}{3} R^3}{282 \cdot R \cdot R^2} \qquad (1)$$

Pero: 
$$\vec{X} = \frac{35}{3} = \frac{3 \cdot 21}{3}$$

$$\vec{X} = 14 \text{ cm.} \qquad (2)$$

$$\Rightarrow 19(882 - 17 \cdot R^2) = 3221 - \frac{4}{3} R^3$$

$$882 - 17.8^{2}$$

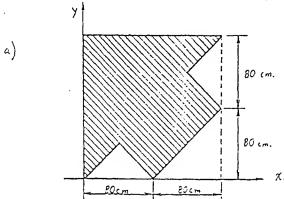
$$12348 - 141.8^{2} - 9231 + \frac{4}{3}.8^{3} = 0$$

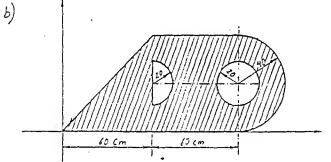
Igualando (1)  $y(2) : \Rightarrow 14 = 9265 - \frac{4}{3}R^3$ 

R= 102,65 m.m.

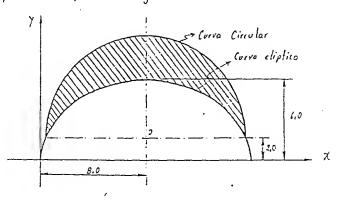
## PROBLEMAS PROPUESTOS

Encontrar el centro de gravedad de las siguientes figuras. comprestas:



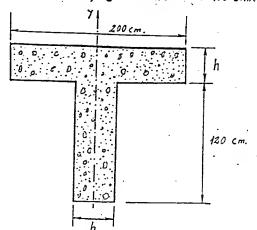


25 Por integración encontrar los coordens des del centro de gravedad de la figura compresta con respecto a las ejes x ex.

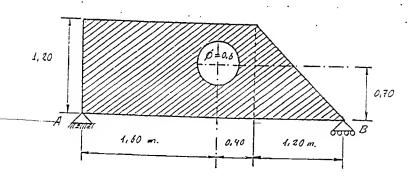


3.) El área de la sección fransversal de la ligura tiene 0,76 m² y la coor denada del centroide  $\overline{7} = 96,84$  cm, d'are valor tiene las dimenciones by h?

(!!! @



" (4-) La placa homogenea mostrada. pesa 400 Kg (masa) i Determinar las reacciones en los apoyos Ay B



(5) Si la volqueta esta descargado, las reacciones en las ruedas son de 12 XN en A
y 8.XN en B. La carga de grava es de 2.2 XN/m³.

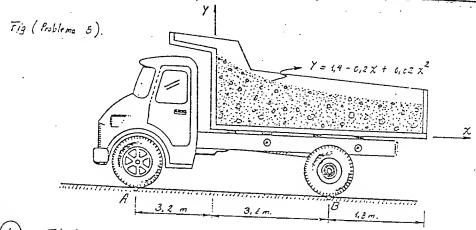
Si el ancho de la tolva esde 2.6 m , y el pertil de su superficie es tú dada por la función.
mostrada.

Calcular las reacciones en A y B. Además del volumen que transporta. la volqueta.

lig (en la sigle página).

- J. . , .

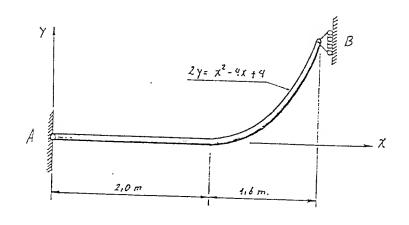
CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 17



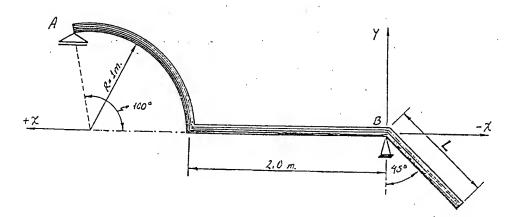
(65) El área dela placa es de 10 pie?, las reacciones verticales en AyB son de 80 lb y 84 lb respectivamente, ze de la dear un agujero de Østpie.

A que distancia de "A" debe hucerse el agujero para que las reacciones en A y B sean iguales?

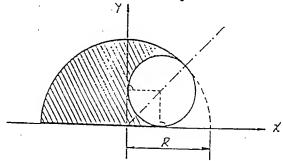
7:) Si la masa de la barra homogénea A-B es de 800 kg (tiz). Culcular lus reacciones en Ay B.



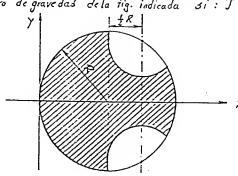
(8:) La barra uniforme de sección frans versal, fiene una densidad Variable con f = Kx2. Calcular la longitud "L" para que las reacciones en Ay B sean iguales. Sabiendo que la masa fotal del mismo es de 1500 Kg.



9-) Calcular el centro de gravadad de la fig. sombreada. Considerando 9= 1+ X



10.) Calcular el centro de gravedad dela fig. indicada si: P = 70; para R= 60cm

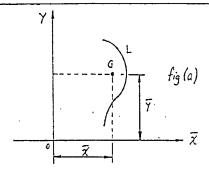


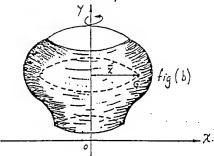
#### SUPERFICIES Y VOLUMENES JOE REVOLUCION



9.1: GENERALIDADES: En esta sección se presentará dos teoremas importantes de gram utilidad en el campo de la ingenieria, que relacionan los Superficies y volumenes de revolución con los centros de grave dud de las líreas y áreas que se generan cuando giran alrede dor de una rectu.

9.2: TEOREMAS DE PAPPUS-GULDINUS : Existen des teoremas importantes las cuales 600:





Seu por ejemplo una linea "L" en el plano TXY, Cuyas coordenadas de su centro de gravedud seun X, 7 (G(x, 7)). Esta lineu puede generar una superficie cuando gira aliededar del eje "Y" o' "x" segun muestra la fig(b). Como la linea gira oliededar del eje "y". su centroide se mueve en una trayectoria circular cuyo radio es Z. Por lo tunto:

Primer Teorema :

Es le teorema establece que :

" El área de la superficie de revolución es igual al producto de la distancia que el centroi de de la lineo recorre por la longitud de la linea.".

 $A = 2\pi \cdot \overline{x} \cdot L$ 

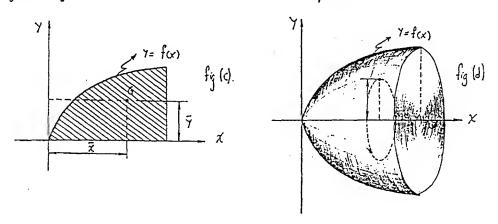
donde : L = longitud de la linea.

Z = Centroide de la linea.

(-)

( :

si se tiene un área en el plano  $\overline{XY}$  (según muestra la fig (c)) y ésta tiene su cento de gravedad [G] que tiene por coordenadas  $\overline{X}.\overline{Y}$  respectivamente. Pode mas generar un volumen haciendo girar el área alrede dor del eje X ó Y, cuyo centro de gravedad genera un área circular de radio  $\overline{X}$  ó  $\overline{Y}$  por  $2\overline{N}$ .



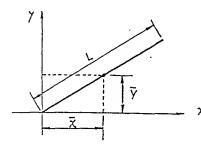
Segundo Teorema

Este tecrema establece que:

"La magnitud del volumen (1) de revolución generado es igual al producto de la distancia que recorre el centrade, del área por la magnitud de la misma."

$$V = 2 \cdot \hat{\eta} \cdot \hat{\gamma} \cdot \hat{A}$$

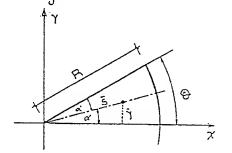
Ejemplo Calcular la su perficie generada, por una linea que gira alrededor del eje X (Como muestra la fig).



Esta recta liene su centro de gravedad  $G(\bar{x},\bar{y})$  al girar subre el eje x genera la superficie del cono.

## PROBLEMAS RESUELTOS

(1:) Calcular el volumen generado, al girar la figura del sector circular alrededor del eje x.



La fig del sector circular diene por:

$$\bar{S} = \frac{2R \sin \alpha}{3\pi} ; \, \tilde{N} = \alpha.$$

$$\overline{Y} = \frac{2R}{3\alpha} \cdot \frac{3en^2\alpha}{\alpha}$$

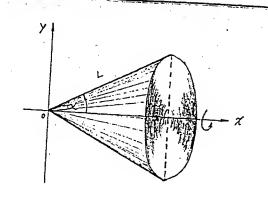
$$5i: \theta = 2\alpha \Rightarrow \alpha = \frac{\theta}{2}$$

$$V = 2\pi \cdot \frac{2R}{3\alpha} \cdot 5e^{n^2} \alpha \cdot A$$

$$V = \frac{4 \Re R \cdot 5i n^{\epsilon} \left(\frac{R}{2}\right) \cdot 9 \cdot R^{2}}{3 \left(\frac{S}{2}\right)} = \frac{2 \cdot 4 \cdot \Re R \cdot R \cdot R \cdot S \cdot 5e n^{\epsilon} \left(\frac{S}{2}\right)}{3 S}$$

$$V = 8 \cdot \mathcal{N} \cdot R^3 \underbrace{Sen^2\left(\frac{R}{2}\right)}_{3}$$

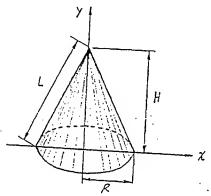
$$V = \frac{8}{3} \, \text{Tr. } \mathcal{R}^3 \cdot \text{Sen}^2 \left( \frac{\Theta}{2} \right)$$



Por la tanto:

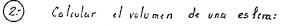
Entonces:

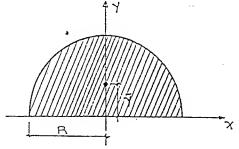
Pero por lo general estan dadas en función de H y R.



Por lo tanto:

Además : 
$$\bar{\chi} = \frac{1}{2} R$$





El volumen que genera una fig semicircular será una estera.

Entonces: 
$$\overline{Y} = \frac{4R}{3\pi}$$

Ademas:  $A = \frac{\mathcal{Y} \cdot R^2}{2}$ 

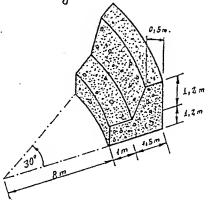
$$V = 2 \tilde{J} \cdot \frac{4 R}{3 \tilde{J} r} \cdot \frac{\tilde{J} \cdot R^2}{2} = \frac{4 \tilde{J} \cdot R^3}{3}$$

## Enlonces:

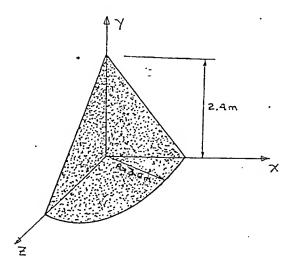
CARRERA DE ING. CIVIL

# PROBLEMAS PROPUESTOS

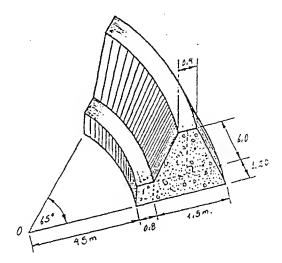
Determinar el volumen del concreto que se necesita para construir un muro e curva que se indica en la fig.



- 2:) Determinar la superficie de la curva. No incluir el area de los extremos en la figura anterior.
- 3.7 La arena colocada entre dos paredes según muestra lafig, tiene la forma de un cuarto de cono y que el 24% de este volumen se encuentra vacio (lleno de aire). Determinar el volumen de la arena.



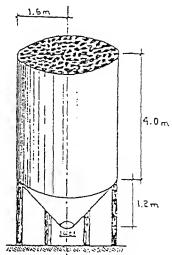
(9.) Un dique circular de concreto. Determinar el peso total del dique si el concreto tiene un peso específico de 2,4 1/m3



- (5.) El tonel está lleno completamente de carbón. Determinar el volumen total del carbón si el espacio vacio representa un 25% del valumen total.
- 6. Si el espesor de la que está construido el tonel esde 10 mm.

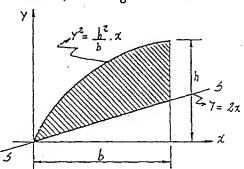
  Determinar su peso cuondo está vacio.

  El accro tiene una densidad de S = 7,85 t/m³.

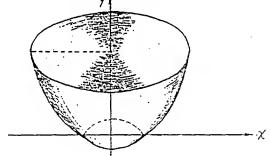


Determinar el volumen generado por la curva  $y^2 = \frac{h^2}{b} \cdot x$ , (van do gira alre - de dor del eje 5-5 (fig. del problema 8).

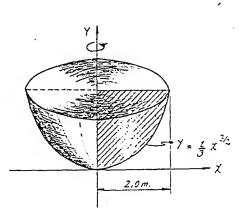
8. Con relación a la fig cuya función es  $y^2 = \frac{h^2}{b} \cdot x$ . Calcular la superficie de revolución, cuando gira alrededor del eje 5-6



3.) Una tobera para el motor de un cohele se diseña girando la función:  $y = \frac{2}{3} (x-1)^{3/2} \quad \text{alrededor del eje "y" defaminar la superficie de la tobera.}$ 



10.) Determinar el rolumen generado
por la superficie; comprendido
entre las curvas: (vando gira.
alrededor del eje 'y"; (omo mues
tra la fig. siguiente.



## CENTROS DE GRAVEDAD VOLUMENES

PRECIOS ECONOMICOS

PRECIOS ECONUMOS Nº 1884

PRECIOS ECONUMOS Nº 1884

Si un objeto se subdividelle Programatos de volumen "dy"; yer

figura; lo ubicación del rentroide (Xe, Ye, Ze) del volumen de un objeto puede determinarse calculando los momentos" de los elementos respecto a los ejes coordenados. Por la que:

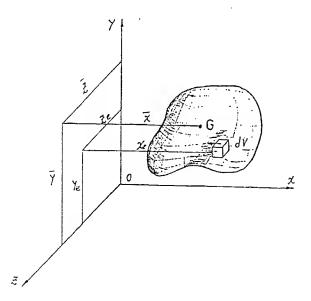
$$\bar{x} = \frac{\int_{V} x_{e} dy}{\int_{V} dy}$$

$$\overline{Y} = \frac{\int_{V} Y_{e} dV}{\int_{V} dV}$$

$$\bar{z} = \frac{\int_{Y} z_{e} dy}{\int_{V} dy}$$

(-

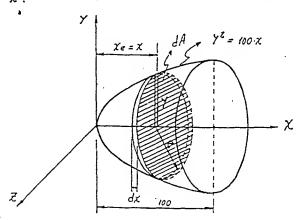
Es importante recordar, que cuando se escogen un sistema coordenado de ejes se simplifique lo más posible.



Tambien si se utiliza un sistema coordenado rectangular los térmi nos Xe, Ye, Ze que son "brazos de palanca". De ser po sible, este elemento diferencial deberá escogerse de tal forma que tenga un tamaño diferencial o ancho en una sola dirección.

Una rez que se ha hecho, so lo se requerira de una integración para cubrir totalmente la región .

Ejemplo: Encontrar el centroide (Z) del para boloide de revolución, genera do al girar al área sombreada (segun muestra la fig) con respecto al eje X.



to diferencial que len
ga forma de un disco
delgado; de un espesor
dx ( el elemento chi
x se escoge siempro per
pendicular al eye de
revolución.)

Par lo tanto: 
$$dY = \Re \cdot R^2 \cdot dx$$
; pero:  $R = Y$ 

Aplicando la definición.

$$\bar{x} = \frac{\int x_e \, dV}{\int dV} = \frac{\int x \cdot \pi \cdot 100 \cdot x \, dx}{\int \pi \cdot 100 \cdot x \, dx}$$

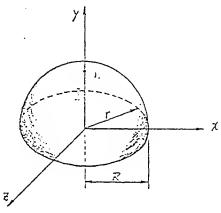
$$\bar{x} = \frac{100 \, \pi \int_{x}^{100} x^{2} \, dx}{100 \, \pi \int_{x}^{100} x \, dx} = \frac{\int_{x}^{100} x^{2} \, dx}{\int_{x}^{100} x^{2} \, dx}$$

$$\bar{x} = \frac{\left(\frac{1}{3} x^{3} \right)_{0}^{100}}{\left(\frac{1}{3} x^{2} \right)_{0}^{100}} = \frac{3}{3} \frac{(100)^{3}}{(100)^{3}} = \frac{300}{3}$$

Por lo tanto: 
$$\bar{X} = \frac{200}{3} = 66,67$$

## PROBLEMAS RESUELTOS

1. Por integracion directa, obtengase el centro de gravedad de la semiestera dada.



Se toma un elemento diferencial "disco cinciler" de rodio "r" y altura dy

Por le tante : dY = 17. rzdy

 $En la base: x^2 + z^2 = R^2$  (1)

Además: r=z=x.

Entonces: dv = 17. 2 dy

 $de (1) = \mathcal{R}^2 - \chi^2$ 

Considerando el plano TXY; x2+y2 = R2 > x2 = R2-y2 , Además Ye = Y

Aplicando la definición:

$$\overline{Y} = \underbrace{\int Y e \, dY}_{\int dV}$$
  $dende: dV = \widetilde{n} \cdot \chi^2 dy = \widetilde{n} (\chi^2 - \chi^2) dy$ 

$$\overline{Y} = \frac{\int_{\gamma}^{R} \overline{\eta}(R^2 - \gamma^2) d\gamma}{\int_{\gamma}^{R} (R^2 - \gamma^2) d\gamma} = \frac{\overline{\eta} \int_{0}^{R} (R^2 \gamma - \gamma^3) d\gamma}{\overline{\eta} \int_{0}^{R} (R^2 - \gamma^2) d\gamma} = \frac{\left(\frac{1}{2} R^2 \gamma^2 - \frac{1}{4} \gamma^4\right)_{0}^{R}}{\left(R^2 \gamma - \frac{1}{3} \gamma^3\right)_{0}^{R}}$$

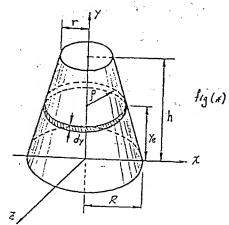
$$\frac{\overline{Y}}{Y} = \frac{\frac{1}{2}R^{2}R^{2} - \frac{1}{2}R^{4}}{R^{2}R^{2} - \frac{1}{2}R^{3}} = \frac{\frac{1}{4}R^{4}}{\frac{2}{3}R^{3}} = \frac{3}{8}R.$$

Por lo tanto:

$$\overline{Y} = \frac{3}{8}R$$
; Además:  $\overline{\chi} = 0$ ;  $\overline{z} = 0$ 

(2-)

Ubicar el centroide 7" de la parle inferior del cono circular recto.

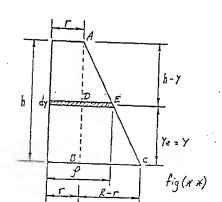


$$dy = \pi \cdot p^z dy \dots (1)$$

Anillo circular donde:  $f^z x^{z_+} z^z$ 

Enton ces: 
$$dV = \mathcal{H}(\chi^2 + \bar{z}^2) d_{\gamma}$$

Pero haciendo un corte enel plana Txy además conciderando la mitad de aste se liene: fig(\*\*).



Ye = Y Entances: 
$$\frac{h}{R-r} = \frac{h-Y}{f-r}$$

$$f = \frac{Rh - \gamma(R-r)}{h} \Rightarrow f = R - \frac{\gamma}{h}(R-r) \dots (z)$$

Sustitu yendo (2) en (1) se tiene: 
$$dY = \Re \left[ R - \frac{\gamma}{h} (R-r) \right]^2 d\gamma$$

de donde: 
$$V = \mathcal{T} \int_0^h \left[ \mathcal{Q} - \frac{\gamma}{h} \mathcal{Z} + \frac{\gamma}{h} r \right]^z d\gamma = \frac{\pi}{3} \left( h \mathcal{R}^z + r \cdot h \cdot \mathcal{R} + h r^z \right)$$

Entonces: 
$$Y = \frac{Nh}{3} \left( R^2 + R_r + r^2 \right)$$

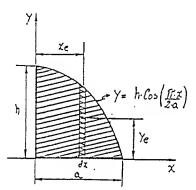
Aplicando la definición.

$$V\bar{\gamma} = \int Ye \ dV = \int_{0}^{h} \gamma \, \tilde{\pi} \left( R - \frac{\gamma}{h} - \frac{\gamma \cdot R}{h} + \frac{\gamma \cdot r}{h} \right)^{2} \ d\gamma$$

Integrando. 
$$V\bar{Y} = \prod_{1/2} \left[ h^2 R^2 + 2 \cdot r \cdot h^2 \cdot R + 3 r^2 \cdot h^2 \right] = \prod_{1/2} \left( R^2 + 2 \cdot r R + 3 \cdot r^2 \right)$$

Por lo dando: 
$$\overline{Y} = \frac{1}{4} \left( \frac{R^2 + 2R \cdot r + 3r^2}{R^2 + Rr + r^2} \right)$$

3.º Deferminor el centicide del volumen generado al girar la perción mostrada de la curra Coseno respecto al eje "X".



dende: 
$$A = Y dx$$
 además  $Y_e = \frac{Y}{2}$ 

Entences  $dV = 2 \cdot N \cdot \frac{Y}{2} \cdot Y dx$ 

osea: 
$$dY = 2 \cdot \pi \cdot Y^2 dx$$
...(1)

$$Y = h \cos\left(\frac{\widetilde{H} \cdot \chi}{2}\right) \cdot \ldots \cdot (2)$$

Sustituyendo (2) en (1) tenenios:

$$\int dY = \int_{0}^{a} \widetilde{\Pi} \cdot \left[ \cos \left( \frac{\Pi \cdot x}{Za} \right) \cdot h \right]^{2} dx \quad \Rightarrow \quad Y = \frac{a \cdot \Re \cdot h^{2}}{2}$$

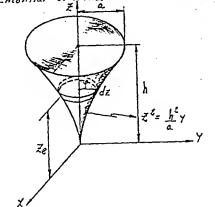
$$V\bar{X} = \int Xe^{\frac{1}{2}}V = \int_{0}^{\alpha} X \left( \vec{h} \cdot \vec{\gamma}^{z} dx \right) = \int_{0}^{\alpha} \pi \cdot h^{z} X \left( as^{z} \left( \frac{\vec{n} \cdot X}{z \cdot \alpha} \right) dx$$

$$V\bar{X} = \hat{\pi} \cdot h^{z} \left[ \frac{a^{z}h^{z} \left( \pi^{z} - 4 \right)}{4\pi} \right] ; si : V = \underbrace{a\hat{\pi} h^{z}}_{z} \Rightarrow , \quad \bar{X} = \underbrace{a \cdot \pi^{z} - 4a}_{z \cdot \pi^{z}}$$

$$fanto: \quad \bar{X} = a \cdot \pi \cdot 47$$

Por lo tanto: 
$$\overline{\chi} = \frac{a}{2} \left[ 1 - \frac{9}{77^2} \right]$$

Encontrar el controi de del sólido mostrado en la fig. (4:-)



Se emoge un elemento diferencial cilindico.

dV = TP dz. pero 9= Y

enel plano TYZ

Entonces: dv = NY2dz.

Si des pajanos de la ecoación:  $E^2 - \frac{h^2}{a} \gamma \Rightarrow \gamma = \frac{a \cdot Z^2}{h^2}$  .:  $dV = \widetilde{II} \left( \frac{a \cdot Z^2}{h^2} \right)^2 dZ$ .

Por lo tanto:  $V = \int_0^h \widetilde{h} \cdot \frac{a^2}{k^4} \cdot Z^4 d\bar{z} \cdot = \underbrace{\pi \alpha^2}_{k^4} \left( \underbrace{f}_{\overline{b}} \neq \underbrace{f}_0^{5} \right)^h = \underbrace{f}_{\overline{b}} \underbrace{\widetilde{h}^2}_{k^4} \cdot h^5 \Rightarrow V = \underbrace{f}_{\overline{b}} \underbrace{\widetilde{n} \alpha^2 h}_{a^4}.$ 

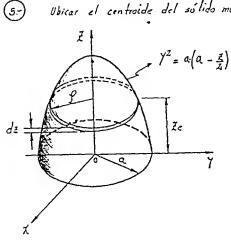
Aplicando la definición:  $dV = II \cdot \alpha^2 \cdot Z^4 dZ$ .

$$V\bar{z} = \int z \, dV = \int_{h^{\frac{1}{2}}}^{h} \frac{\pi a^{2}}{h^{\frac{1}{2}}} \cdot \bar{z}^{5} d\bar{z} = \frac{\pi a^{2}}{h^{\frac{1}{2}}} \int_{h^{\frac{1}{2}}}^{h} z^{5} d\bar{z} = \frac{\pi a^{2}}{h^{\frac{1}{2}}} \left(\frac{1}{h^{\frac{1}{2}}} z^{4}\right)_{h^{\frac{1}{2}}}^{h}$$

$$V\bar{z} = \pi a^{2} h^{6} \implies \bar{z} = \frac{1}{h^{\frac{1}{2}}} \pi a^{2} h^{2} : \exists n \text{ fonces} : \quad \bar{z} = \frac{5}{h^{\frac{1}{2}}}$$

$$V\bar{Z} = \frac{i \pi}{6} \frac{a^2}{h^4} \cdot h^6 \Rightarrow \bar{Z} = \frac{4 \pi a^2 h^2}{\frac{4}{5} \pi a^2 h} : Enfonces: \bar{Z} = \frac{5}{6} h.$$

Ubicar el centroide del sólido mostrado en la figura.



se escoge un elemento diferencial cilin dico de radio P. y a una altura Ze de la bose.

$$\therefore dV = \pi \cdot f^z dz.$$

su bose está dada por:

72+42 = as (a una altura Ec +)

A una attura Ze scliene:  $\chi^2 + \gamma^2 = g^2$ ; donde  $g = \gamma$  en el plano  $\overline{Z} \gamma$ 

Por lo fanto: 
$$dY = \eta \cdot Y^z d\bar{z}$$
 o sea:  $dV = \eta \cdot a \left(a - \frac{\bar{z}}{z}\right) d\bar{z}$ . (1)

Para huller les limites ; si considerames la expresión:

$$y^2 = a\left(a - \frac{\pi}{2}\right) \quad \text{si} \quad Y = 0$$

Entonces 
$$a(a-\frac{\pi}{2})=0 \Rightarrow z=2a$$
.

$$V = \int_{0}^{\infty} (\Re a^{3} - 2\Re a) d\vec{z} = (\Re a^{2}\vec{z} - \frac{1}{4}\Re a\vec{z}^{2})_{0}^{2a}$$

$$V = 2\Re a^{3} - \Re a^{3} \implies V = \Re a^{3}$$

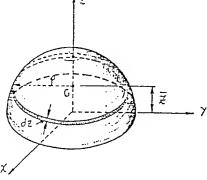
Aplicando la definición.

$$V\bar{\Xi} = \int \Xi \, dV = \int_0^{2\alpha} \left( \tilde{N} \alpha^2 \bar{\Xi} - \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha \bar{\Xi}^2 \right) \, d\bar{\Xi} = \left( \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha^2 \bar{\Xi}^2 - \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha \bar{\Xi}^3 \right)^{2\alpha}$$

$$V\bar{\Xi} = 2 \tilde{N} \alpha^2 \alpha^2 - \frac{8}{6} \tilde{N} \alpha \alpha^3 = \frac{1}{2} \tilde{N} \alpha^4$$

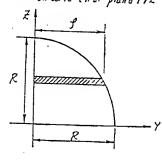
Parlo lanto: 
$$\overline{z} = \frac{2}{3} \widetilde{y} \cdot \alpha^4$$
  $\Rightarrow \overline{z} = \frac{2}{3} \alpha$ 

6. El hemis ferio de radio R, está hecho con una serie de placas muy delgadas apiladas de tal forma que la densidad varia en relación con la altura I= XE,



Se escage un elemento diferencial de espesor dz

haciendo un corte en el plano 172; se tiene :



Si 
$$S=Y$$
; Además  $Y^2+Z^2=R^2$ 

donde: 
$$y^2 = R^2 - Z^2$$

Por lo tanto: 
$$dV = \widetilde{I} (\mathcal{L}^2 - \overline{\mathcal{I}}^2) dZ$$
 (1)

$$\Rightarrow V = \int_{0}^{R} \Pi(R^{2} - Z^{2}) dz = \Pi(R^{2} Z - \frac{1}{3} Z^{3})^{R}$$

$$V = \frac{2}{3} \Pi \cdot R^{3} \quad \text{Volumen dela semies fera.}$$

$$\overline{z} = \frac{\int f \cdot z \, dV}{\int f^2 dV} = \frac{\int_0^R K z^2 \cdot \Re(R^2 - Z^2) \, dz}{\int_0^R K z \cdot \Re(R^2 - Z^2) \, dz} = \frac{\Re K \int_0^R (R^2 z^2 - Z^2) \, dz}{\Re K \int_0^R (R^2 z^2 - Z^2) \, dz}.$$

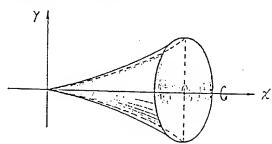
$$\frac{\overline{z}}{z} = \frac{\left(\frac{1}{3}R^{z} \cdot z^{3} - \frac{1}{3}z^{5}\right)_{0}^{R}}{\left(\frac{1}{4}R^{z} \cdot z^{2} - \frac{1}{4}z^{4}\right)_{0}^{R}} = \frac{\frac{1}{3}R^{5} - \frac{1}{5}R^{5}}{\frac{1}{4}R^{4} - \frac{1}{4}R^{4}} = \frac{\frac{7}{15}R^{5}}{\frac{1}{4}R^{4}}$$

Por lo tanto: 
$$\overline{Z} = \frac{8}{15} R$$
.

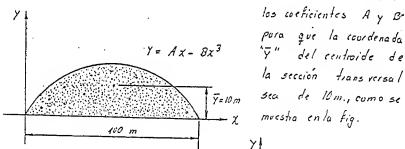
$$\overline{Y} = 0$$
 ;  $\overline{X} = 0$ 

## PROBLEMAS PROPUESTOS

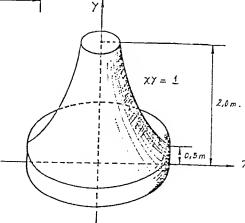
(1-) Girando la curva Y= 1/4 x², alrededor del eje X un volumen de revolución de 10 m³, Determinar ou centraide.



2:) Se muestra la sección transversal de un relleno de arena. Determinar

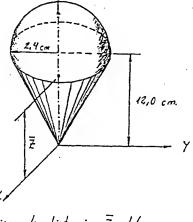


3.) Por integración, determinente el árca y la distancia centroidal X del árca sombreada;
Luczo utilizando esos resultados determinar el volumen de este sólido si gira alrededor del eje
y, como se muestra en la figura.



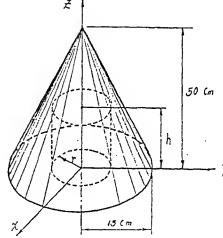
Daterminar la ubicación Z del centroide de la figura consistente en un cono yun hemiskiis

que esta sobre el cono. tal como muestra la fig.

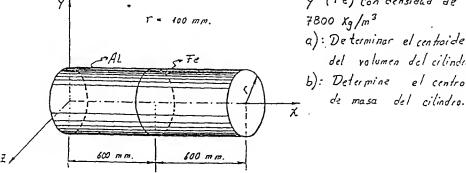


(5.-) Determinar la distancia E del centraide de la fig, que consis .. te en on cono de . H = 50 cm perforado en su base de forma cilin drica que liene las dimenciones de

radio r = 5 cm. y altura h = 20 cm.

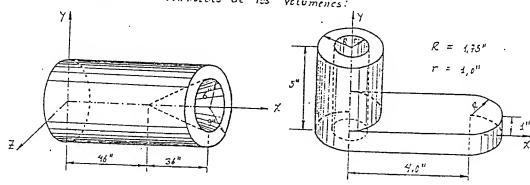


(6.-) El cilindro circular, está hecho de (Al) condensidad de 2700 xg/m3 y (Fe) con densidad de 7800 Kg/m3

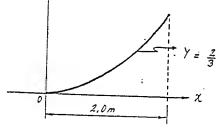


del volumen del cilindro. b): Determine el centro

(7:) Determinar los centroides de los volumenes:



(8.) Si la densidad de la linea varia con  $f = \frac{1}{2}x^2$ , y la ecosción de la curva es  $y = \frac{2}{3}x^{3/2}$ , Usando el



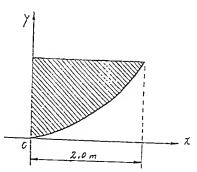
primer icorema de Papiros.

Determinar la superficie, evan

do gira alrede dor de eje

"X" luego "Y".

(9-) Con referencia a los mismos dalos del problema anterior. Calular el volumen de la área en revolución, dende f voria de igual mammanera con f x².



#### MOMENTOS DE INERCIA



11.1: GENERALIDADES - En el análisis de problemas de ingenieria aparecen con fre\_ cuencia las cantidades llamadas "Momentas de Inercia",

tambien conocidas como momentos de segundo Orden. Así por ejemplo, los momentos de inercia de áreas se utilizan en el estudio de fuerzas distribuidas y en el calculo de deflexiones en las vigas - El momento ejercido por la presión sobre una placa sumergida, se prede expresar en términos del momento de inercia del área de la pla ra . Para estudiar estas aplicaciones, los momentos de inercia deben ser parte de nuestro estudio, por la tanta, en este capítulo se desarrollará un método para deter minar el momento de inercia tanto de un área como de un cuerpo que tenga masa es pecifica.

El momento de inercia de un área esuna propiedad importante en la ingeniería, puesto que ésta debe determinarse o especificarse si uno va a ana lizar ó diseñar un miembro deuna estructura. Por otro lado se debe conocer el momento de inercia de masa del cuerpo si se estudia el movimiento mismo.

11,2: DEFINICION :

En capitulos anteriores se definió que el centraide de un area, se encontró considerando el " Primer Momento de un area "res-

pecto a un eje ; esto es , para calcular se turo que evaluar una integral de la forma : IXdA, por lo que los momentos de inercia se define como :

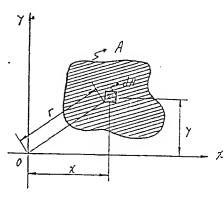
 $\int \chi^z dA$ .

Entonces: el "Momento de Inercia respecto al eje Y (Iy) es el praducto del área por su distancia al cuadrado ", asi:

 $T_{y} = \int \chi^{2} dA.$ 

Por lo tonto según las consideraciones anteriores se tiene

Si se considera por ejemplo un área (A) se gún muestra la figura, den tro el área comprendido se toma un



elemento diferencial d.A. éste tiene por coordenadas x, y . Por definición este elemento d.A. tiene sus momentos de inercia, como sigue.

$$dI_X = Y^2 dA.$$

 $dI_{Y} = \chi^{2} dA$ 

respectivomente: por lo tanto para el área completa será :

$$I_x = \int y^z dA.$$
 ;  $I_y = \int \chi^z dA.$ 

Tombien se puede definir respecto a un eje que pasa por "O" que es perpendicular a los ejes XeY, por lo tanto : Segun la fig. se tiene:

$$I_0 = \int r^2 dA$$
; pero  $r^2 = \chi^2 + \gamma^2$  (Teorema de Pitágoras)

Entonces: Io = f(x2+42) dA.

Io = 
$$\int X^2 dA + \int Y^2 dA$$
. (Momentus de inercia resperto de XeY)

Por lo danto:

$$I_0 = I_X + I_Y$$

Llamado momento polar de inercia.

11.3: PRODUCTO DE INERCIA -

En algunas aplicaciones de diseño estructural mecánico, es necesario saber la orientación de aquellos ejes que proporcionan los momentos máximos y mínimos del área.

Por lo que, el producto de inercia de un elemento de ásea (dA) localizado en el punto (X, Y), según la figuro anterior, se define como:

$$dI_{xy} = \chi \cdot y \cdot dA$$

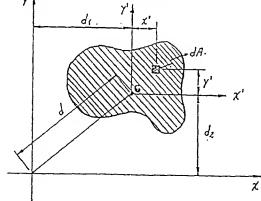
Para el área total se tiene :

$$Ixy = \int x \cdot y \, dA$$
.

Llamado producto de inercia.

11.4. TECREMA DE STEINER: | Conosida tambien como teorema de ejes paralelas; en algunos casos se conocen los monientos

de inervia de un área respecto aun sistema de ejes particulares, pero a veces se requieren sus valores con respecto a otros ejes ; si los ejes son para lelos se pueden



obtener los momentos de inercia aplicando el teoremo de Steiner.

Segun lang. los ejes x', y' ejes rectangulares que pasan por si centroide G; di y dz son dislan cias fijos entre los Y'-Y y x'- x.

Aplicando la definición del elemento diferencial dA. con respecto al eje x se tiene:

$$dI_X = (Y' + J_Z)^2 dA$$
 Integrands: m/m.

De la anterior se liene :

$$Ix = \int (Y' + d_2)^2 dA$$

Desarro llundo: 
$$Ix = \int (\gamma'^2 + 2\gamma' d_z + d_z^2) dA = \int \gamma'^2 dA + 2 d_z \int \gamma' dA + \int d_z^2 dA$$
.

La expresión: 
$$\int y'^2 dA = \overline{I}x$$
 dende:  $d_z^2 dA = d_z^2 A$ .

Además: 
$$2 d_2 \int Y' dA = 0$$
 Rosque el eje  $\alpha'$  pasa por el controide del área guelo tanto  $Y' = 0$ 

$$\overline{L}n$$
 resumen:  $\overline{I}_{x} = \overline{I}_{x} + d_{x}^{2}A$ 

De forma similar: 
$$I_y = \overline{I}_y + d_i^2 A$$

#### El teorema de Steiner dice:

" El momento de inercia respecto a otro eje paralelo a los que pasan per su centro de graredad de un área es igual al momento de inercia que pasa por su centroide más el producto de la distancia al cuadrado por su área".

En forma similar será: 
$$Io = \overline{I}o + d^2 \cdot A$$
.

$$Ixy = \overline{I}xy + d \cdot dz \cdot A$$

11.5: RADIO DE GIRO: Para el cálculo de estructuras, especialmente en el diseño de columnos, « utiliza con frecuencia esta característica geo métrica, que se lloma "Radio de giro" cuya unidad funda mental es "unidades de longitud" (m, m, plg, pie, etc.

Estan expresadas en función de los momentos de inercia y áreas; por lo que són:

 $K_0 = \sqrt{\frac{I_0}{A}}$ 

Lo dicho antenormente:

$$K_X = \sqrt{\frac{I_X}{A}}$$
 ;  $K_Y = \sqrt{\frac{I_Y}{A}}$  ;

Que son radios de giro respecto a los ejes X, Y, etc.

Además estas expresiones son fáciles de recordar dudo que són similares a la que se utiliza para delerminar el momento de inercia de un área respecto a un eje

Por ejemplo: 
$$Ix = K_x^3 A$$
. (1)

Mientras que para un elemento diferencial dIx = yodA. (2)

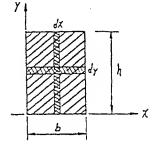
Ponde (1) y (Z) son similares:

de ahí que de (1) 
$$\Rightarrow$$
  $Kx = \sqrt{\frac{Ix}{A}}$ 

#### PROBLEMAS RESUELTOS

#### MOMENTOS DE INERCIA

Determinar el momento de inervia Ix e Iy par un eje que pasa por los la dos del rectangulo como lo muestra la gráfica.



- 1° Se essage un elemento diferencial.
- 2º Se aplica la definición.

$$Ix = \int y^2 dA$$
. donde:  $dA = bdy$ 

$$\Rightarrow Ix = \int_0^h y^2 \cdot b \, dy = \left(\frac{1}{3}b \, y^3\right)_0^h$$

Entonces: 
$$Ix = b \cdot h^3$$

Entonces:  $Ix = \frac{b \cdot h^3}{3}$  (el elemento diferencial que se escogio es horizontal).

Porlo tanto pura Iy escogemas un elemento diferencial vertical:

$$I_Y = \int x^2 dA$$
 donde:  $dA = h \cdot dx$ .

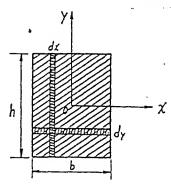
Enfonces: Iy = 
$$\int_{0}^{b} x^{2} \cdot h dx = \left(\frac{1}{3} h \cdot x^{3}\right)_{0}^{b} = \frac{1}{3} h \cdot b^{3} - 0$$

Porlo tanto: 
$$Iy = \frac{h \cdot b^3}{3}$$

Se puede notar que las unidades son [ 114] p'ejemplo : cm4, m4, plg4, etc.; o sea unidades a la evarta potencia.

Sin embargo puede existir momentos de inercia con respecto a otros ejes (zim. un eje que pasa porsu centroide, con el ejemplo siguiente lo demos tracemos.

2. Calcular el momento de inercia con respecto a los ejes que pasan por su centro de grave dad (Ix, Iy).



$$\bar{I}_x = \int y^2 dA$$
. donde:  $dA = b \cdot dy$ 

$$\overline{I}_{\chi} = \int_{\frac{1}{2}}^{\frac{1}{2}} \gamma^{2} b d\gamma = \left(\frac{1}{3} b \cdot \gamma^{3} \right)_{-\frac{1}{2}}^{\frac{1}{2}}$$

$$\overline{I}_{X} = \frac{1}{3} \left( \frac{h^{2}}{8} - \left( -\frac{h}{8} \right)^{2} \right) = \frac{h}{3} \left( \frac{2h^{2}}{8} \right)$$

Enfonces: 
$$\overline{I}_{x} = \frac{1}{12}b \cdot h^{3}$$

De la misma forma: 
$$\overline{I}_{Y} = \int x^{2} dA$$
 pero:  $dA = h \cdot dx$ .

$$\overline{I}_{\gamma} = \int_{\frac{L}{2}} x^2 h dx. = \int_{\frac{L}{3}} (x^3)^{\frac{L}{2}} = \int_{\frac{L}{3}} [(\frac{L}{z})^5 - (-\frac{L}{z})^3]$$

$$\overline{I}_{\gamma} = \frac{1}{3} \left( \frac{b^3}{8} + \frac{b^3}{8} \right) \implies \overline{I}_{\gamma} = \frac{b^3 h}{12}.$$

Si deseamos encontrar el momenta polar de inercia o sea por un eje perpendicular que pasa por 0 se liene:

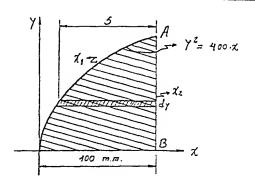
$$I_0 = \overline{I}_z + \overline{I}_y = \underbrace{b \cdot h^3}_{12} + \underbrace{h \cdot b^3}_{12} \Rightarrow \overline{I_0 - \underbrace{b \cdot h}_{12} \left(b^2 + h^2\right)}$$

3. Determinar el momento

de inercia. del área

sombreado con respecto al

eje X



La recta A-B tiene por ecuación: X = 100 o sea  $X_1 = 100$ 

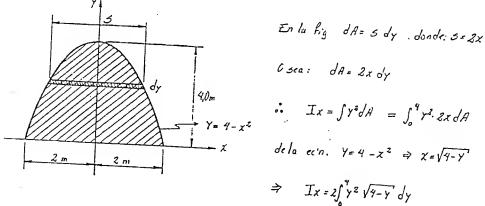
despejando 
$$\chi$$
 de  $y^2 = 400 \times \Rightarrow \chi_2 = \frac{y^2}{400}$ 

5i 
$$dA = 5 dy$$
 pero:  $S = \chi_1 - \chi_2$  o sea:  $S = 100 - \frac{y^2}{400}$ 

Enlances:  $dA = \left(100 - \frac{y^2}{400}\right) dy$ .

$$I_{x} = \int y^{2} dA = \int_{0}^{200} y^{2} (100 - \frac{y^{2}}{400}) dy = 100 \int_{0}^{200} y^{2} dy - \frac{1}{400} \int_{0}^{200} y^{4} dy$$

$$I_{x} = \left(\frac{100}{3} y^{3} - \frac{1}{5.400} y^{5}\right)_{0}^{200} = \frac{8.10^{8}}{3} - \frac{9.10^{8}}{5} = \frac{16}{15} \cdot 10^{8} (9.0)^{4}$$



Ca. Va: Si 
$$u = 4-y = dy = -2udu$$
. además: Si  $y = 0 \Rightarrow u = 2$ 

Enhonces:  $I_X = 2\int_0^0 (q - u^2)^2 \cdot u \cdot (-2u \cdot du)$ 

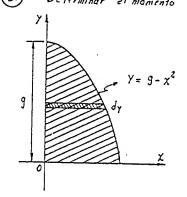
Desarro llando:

$$I_{x} = -4 \int_{z}^{0} u^{z} (9 - u^{z})^{z} du = -4 \int_{z}^{0} u^{2} (16 - 8 u^{2} + u^{4}) du$$

$$I_{x} = -4 \int_{z}^{0} (18 u^{2} - 8 u^{4} + u^{6}) du = -4 \left( \frac{16}{3} u^{3} - \frac{9}{5} u^{5} + \frac{1}{7} u^{7} \right)^{0}$$

$$I_{x} = -4 \left[ -\left( \frac{16}{3} \cdot z^{3} - \frac{9}{5} \cdot z^{5} + \frac{1}{7} z^{7} \right) \right] = \frac{4036}{105}$$

Por lo tanto: Ix = 39 (m4)



$$Y = g - x^2$$
 De la ech fundamental:  $Ix = \int y^2 dA$ .  
 $\Rightarrow Ix = \int y^2 \cdot x \, dy$ ; pro:  $x = \sqrt{g - y}$ 

$$I_{x} = \int_{1}^{9} y^{2} \sqrt{g-y} \, dy$$

Ca. Ya. 
$$h^2 \beta - \gamma \Rightarrow \gamma = \beta - h^2$$

$$dy = -2h dh.$$
3i: Y=0  $\Rightarrow$  h=3 (Rea limit in interior)

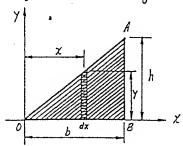
Entonces:

$$\mathcal{I}_{x} = \int_{3}^{c} (g_{-h^{2}})^{2} h \left(-2h dh\right) = -2 \int_{3}^{0} h^{2} (81 - 18h^{2} + h^{4}) dh.$$

$$I_{x} = \int_{3}^{\circ} -2 \left( 81h^{2} - 76h^{4} + h^{6} \right) dh = -2 \left( \frac{81}{3}h^{3} - \frac{18}{5}h^{5} + \frac{1}{7}h^{7} \right)_{3}^{\circ}$$

$$I_{x} = -2\left[-\left(\frac{4}{3}(\cdot 3^{3} - \frac{1}{5}(\cdot 3^{5} + \frac{1}{7}\cdot 3^{7})\right)\right] = \frac{11664}{35}$$

Godevlar los momentos de inercia con respecto a los ejes X e Y. del triangulo mostrado en la fig.



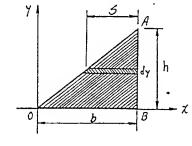
$$3i: dA = y dx.$$

Encl 
$$\Delta$$
 DAB setiene:  $\frac{h}{b} = \frac{Y}{X}$ .  
 $\Rightarrow Y = \frac{h}{b} \chi$  (ec'n dela recta  $\overline{OA}$ )

Por definición: 
$$I_{Y} = \int x^{2} dA = \int_{0}^{b} x^{2} \cdot y dx$$
, pero:  $y = \frac{1}{b} x$ .

Entonces: 
$$I_{\gamma} = \int_{0}^{b} \frac{h}{b} x^{3} dx = \frac{h}{b} \left( \frac{1}{4} x^{4} \right)_{0}^{b} = \frac{1}{4} \frac{h}{b} \cdot b^{4}$$

Por lo lanto: 
$$Iy = \frac{h \cdot b^3}{4}$$



Dela ecuación 
$$Y = \frac{h}{b}x \Rightarrow x_z = \frac{b}{h}.y$$
La recta  $\overline{AB}$  diene por ec'n  $x_1 = b$ 

Entences: 
$$6 = b - \frac{b}{h} y \Rightarrow \int A = (b - \frac{b}{h}) dy$$

$$I_{x} = \int y^{2} dA = \int_{0}^{h} y^{2} \cdot (b - \frac{b \cdot y}{h}) dy = \int_{0}^{h} (b y^{2} - \frac{b}{h} y^{3}) dy$$

$$I_{x} = \int_{0}^{h} y^{2} \cdot (b - \frac{b \cdot y}{h}) dy = \int_{0}^{h} (b y^{2} - \frac{b}{h} y^{3}) dy$$

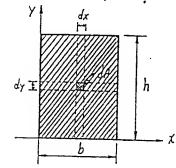
$$\mathcal{I}_{\chi} = \left( \frac{h}{3} \ \gamma^3 - \frac{4}{4} \cdot \frac{h}{h} \cdot \gamma^4 \right)_o^h = \left( \frac{1}{3} h \cdot h^3 - \frac{4}{4} \cdot \frac{h \cdot h}{h}^4 \right)$$

Por la tanto : 
$$Ix = \frac{1}{12} \cdot b \cdot h^3$$

Se eralvará toman do en cuenta la sigte expresión.

 $I_{xy} = \int xy dA$ .

(7) Calcular el producto de inercia de una fig rectangular respecto a los ejes XeY



Aplicando la integral duble: Tenemos:

IxY = SS xY dA

Si: dH = dx dy

 $Ixy = \int_{a}^{b} \int_{a}^{b} x \cdot y \, dx \cdot dy$ 

Enfonces: 
$$I_{XY} = \int_{o}^{h} \left( \frac{1}{Z} \chi^{e_{i}} \gamma \Big|_{o}^{b} \right) d\gamma = \int_{o}^{h} \frac{1}{Z} b^{z_{i}} \gamma \cdot d\gamma = \frac{1}{Z} \left( \frac{1}{Z} b^{z_{i}} \gamma^{z} \Big|_{o}^{h} \right)$$

Parlo tanto: 
$$I_{XY} = \frac{1}{4} b^2 \cdot h^2 \Rightarrow I_{XY} = \frac{b^2 \cdot h^2}{4}$$

Culculur el producto de inercia respecto alos ejes que pasan por su centro de gra redud. Donde l'ey' ejes que pasan por su centro

Si: dA = dx.dy

 $\textit{Aplicando la del.} \qquad \overline{I}_{XY} = \int_{XY} dA.$ 

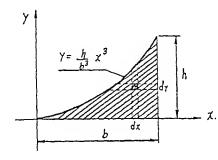
Se liene:  $\bar{I}_{xy} = \int_{\underline{h}}^{\frac{\pi}{2}} \int_{-\underline{h}}^{\frac{h}{2}} \chi_{xy} \, dy \, dx$ 

$$\overline{I}_{xy} = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \left( \frac{1}{2} x \cdot y^2 \Big|_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \right) dx = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{1}{2} x \left( \frac{h^2}{4} \cdot \frac{h^2}{2!} \right) dx.$$

Por lo tanto: 
$$\overline{I}_{XY} = 0$$

En conservencia, según el resultado anterior se puede de clucir: " El producto de inercia es igual a CERO Cuando dichos ejes pasen por su centro de gravedad , además si la figura es simétrica", per otro parte el producto de inercia puede ser positivo, cero ó negatiro dependiendo de la ubicación de la figura en el plano carteciano.

Determinar el producto de inervia del área sombreada con respecto a los ejes x ey.



Por definición: Ixy = fxy dA.

$$\exists X_{XY} = \int_{0}^{\frac{1}{3}3} x^{3} \int_{0}^{3} x \cdot y \, dx \cdot dy$$

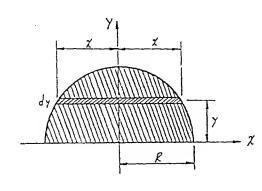
$$T_{XY} = \int_{0}^{\infty} \chi \left( \frac{1}{2} y^{2} \int_{0}^{\frac{1}{3}3} \right) dx$$

Enfonces: 
$$I_{XY} = \int_0^b \frac{1}{z^2} x \cdot \frac{h^2}{b^2} x^2 dx = \int_0^b \frac{1}{z^2} \cdot \frac{h^2}{b^2} \cdot x^{\frac{7}{2}} dx = \frac{h^2}{z^2 b^2} \left( \frac{1}{\varepsilon} x^{\frac{8}{2}} \right)_0^b$$

Por lo tunto: 
$$Ixy = \frac{1}{16}$$
.  $h^2 \cdot \frac{b^8}{b^6}$  ...  $Ixy = \frac{b^2h^2}{16}$ .

$$I_{XY} = \frac{b^2 h^2}{16}.$$

Determinar el momento de inercia con respecto al eje X del área semicircular. (10:)



La ecuación de la circunterencia:

$$\chi^2 + \gamma^2 = R^2 \Rightarrow \chi = \sqrt{R^2 - \gamma^2}$$

Ademas: dA = 2x dx

Aplicando la definición:

$$I_{x} = \int y^{2} dA = \int y^{2} \cdot 2x \cdot dy.$$

Entonces:  $I_{x} = \int_{a}^{e} 2.y^{2} \sqrt{R^{2} - y^{2}} dy$  Ca. Va: y = R Sen &

- dy = R608 de

Ix = \( 2 \lessen \text{8} \right)^2 \sqrt{R^2 - R^2 sent \text{8} \cdot \text{R \less d\text{8}}.

Para hacer cambio de límites :

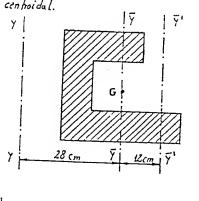
3i : Y=0 ⇒ Ø= 0°

Desarro llando: Ix = Z R3 Senz & Cos & · RV1-5in & d& pero: Cos & = VI-sen&  $I_X = 2R^4 \int_{-\infty}^{\frac{\pi}{2}} s_{cn}^2 \xi \cdot \cos^2 \xi \, d\xi.$ 

Integrando tenemos:  $I_X = \frac{p \cdot R^4}{R}$ 

## TEOREMA DE STEINER

(11) El área sembreada tiene un A = 15.103 cm² y tiene un Iy = 25.106 cm², Determinar su momento de Inervia con respecto al eje Y', El eje 7-7 es centroidal. Aplicando la definición:



Helicando la definición:  

$$I_{Y} = \overline{I}_{Y} + d^{2} A \quad donde \quad d = 2 \tilde{\epsilon} cm.$$

$$\Rightarrow \overline{I}_{Y} = -d^{2} A + I_{Y}$$

I y = -28 2. 15.16 + 25.106

Luego:

 $I_{\gamma'} = \overline{I}_{\gamma} + d^2 \mathcal{A}. = 13.24.10^6 + 12^2 15.10^3 \Rightarrow \overline{I_{\gamma'}} = 15.4.10^6 (5.24)$ 

CARRERA DE ING. CIVIL

Pág. 209

12. Determinor el momento de inercia del pertil indicado respecto a su centro

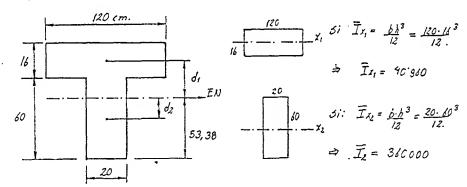
1º Se debe encontrar el eje neutro, o sea se debe encontrar Y

0

$$\Rightarrow \overline{Y} = \frac{A_1 \cdot Y_1 + A_2 \cdot Y_1}{A_1 + A_2}.$$

$$\overline{Y} = 53,385 (cm)$$

2º. Aplicamos el Teorema de Steiner : Ix = Ix + d2.A.



Elemento	Ai*	di	$\bar{\mathcal{I}}_{z_i}$	J. Ai
	1920	14,62	40360	910383,3
	1200	23,38	360000	655949,3
Σ			400960	10 66 338,6

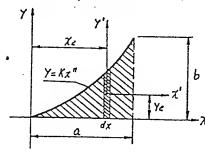
CARRERA DE ING. CIVIL

$$\Rightarrow Ix' = \sum \overline{I}x_i + \sum d^2i \cdot Ai$$

$$Ix' = 900300 + 1066338.6$$
Por lo fanto:

$$Ix' = 1.47 \cdot 10^6 (cn^4)$$

(3) Calcular el producto de Inercia Ixy de la fig murcada.



Solucion: si. x', y' (ejes que posan
por el centroide del elemen
to diferencial).

Conciderando: Y= Kxn

Si:  $X=a \ _{X}Y=b \Rightarrow X=\frac{b}{a^{n}}$ 

gular, además los

ejes pasan por C.G.)

Pordefinición: dIxy = dIxy + xe.ye.dA ; pero. dIxy = 0 (elemento reclan-

Además: Xe = X.

Ye = 7/2.

Por lo tanto: JIXY = X. J. dA. ; pero dA = Y. dx.

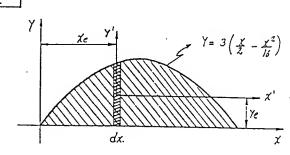
Integrands "/n.  $Ixy = \int_{\frac{1}{3}} xy^2 dx$ ,  $y = \frac{b}{a^n} x^n$ .

 $Ixy = \frac{1}{2} \int_{0}^{\alpha} \frac{b^{2}}{a^{2n}} \cdot \chi^{2n+1} dx = \frac{b^{2}}{2a^{2n}} \int_{0}^{\alpha} \chi^{2n+1} dx = \frac{b^{2}}{2a^{2n}} \left( \frac{\chi^{2n+2}}{2n+2} \right)_{0}^{\alpha}$ 

 $I_{XY} = \frac{b^2}{2a^{\epsilon n}} \cdot \frac{a^{2n+2}}{2n+2} = \frac{b^2 \cdot a^{2n} \cdot a^{\epsilon}}{2a^{2n} \cdot (2n+2)} = \frac{a^{\epsilon} \cdot b^2}{2 \cdot 2(n+1)}$ 

Entences:  $I_{XY} = \frac{a^z \cdot b^z}{4(n+i)}.$ 

(4-) Calcular el producto de inercia del área sumbreada que se muestra en la siguiente figura.



Si: 
$$dA = y \cdot dx$$
.; además  $\chi_{c} = \chi$   $\chi$   $\gamma_{c} = \frac{1}{2}y$ 

$$\Rightarrow d I_{xy} = \frac{1}{2} x \cdot y dA. = \frac{1}{2} x \cdot y^2 dx. ; \rho (0) : Y = 3\left(\frac{\chi}{2} - \frac{\chi^2}{4}\right)$$

Entonces: 
$$I_{XY} = \frac{1}{2} \int x \cdot \left(3\left(\frac{x}{2} - \frac{x^2}{16}\right)\right)^2 dx = \frac{9}{2} \int x \left(\frac{x}{2} - \frac{x^2}{16}\right)^2 dx.$$

Para hullar los limites: é el intervalo:

Si Y=0 => 
$$3\left(\frac{x}{2} - \frac{x^2}{16}\right) = 0$$
 =>  $3\left(\frac{1}{2} - \frac{x}{16}\right) = 0$ 

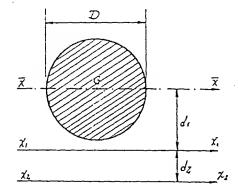
de donde: 
$$X_1 = 0$$
  $\Lambda$   $X_2 = 8$ 

Por lo tanto: 
$$I_{XY} = \frac{9}{2} \int_{0}^{8} \chi \left( \frac{\chi^{2}}{4} - \frac{\chi^{3}}{16} + \frac{\chi^{4}}{256} \right) d\chi = \frac{9}{2} \int_{0}^{8} \left( \frac{\chi^{3}}{4} - \frac{\chi^{4}}{16} + \frac{\chi^{5}}{256} \right) d\chi.$$

$$Ixy = \frac{9}{2} \left( \frac{1}{16} x^{9} - \frac{1}{80} x^{5} + \frac{1}{1532} x^{6} \right)^{8} = \frac{9}{2} \left( 252 - \frac{2048}{5} + \frac{512}{3} \right)$$

$$\Rightarrow Ixy = \frac{384}{5} = 76.8 \left( \mu^4 \right)$$

Determinar el diámetro D' y su momento de inercia respecto a su eje centroidal para lelo al eje  $\chi_1 - \chi_1$ , Sabiendo que sus momentos de Inercia  $I_{\chi_1} = 4.1 \cdot 10^3$ ,  $Cm^4$  y  $I_{\chi_2} = 4.9 \cdot 10^3$  cm<sup>4</sup> y que además  $d_1 = 3.0$  cm;  $d_2 = 4.0$  cm.



$$I_{X_1} = \bar{I}_X + d_1^2 \cdot A. \quad ... \quad (1)$$

$$I_{X_2} = \overline{I}_{X_1} + (d_1 + d_2)^2 \cdot A \cdot \dots \cdot (2)$$

$$A = \frac{I_{x_1} - I_{x}}{d_1^{z}} \qquad ; \qquad A = \frac{I_{x_2} - \overline{I}_{x}}{(d_1 + d_2)^2} \qquad (3)$$

Si 
$$A = A \Rightarrow \frac{I_{X_1} - \overline{I}_X}{d_1^2} = \frac{I_{X_2} - \overline{I}_X}{(d_1 + d_2)^2}$$

Enhaces: 
$$(I_{X_1} - \overline{I}_X)(d_1 + d_2)^2 = d_1^2(I_{X_2} - \overline{I}_X)$$

$$I_{X_1}(d_1td_2)^2 - \overline{I}_X(d_1td_2)^2 = d_1^2 I_{X_2} - d_1^2 \overline{I}_X$$

$$\overline{I}_X(d_1^2 - (d_1td_2)^2) = d_1^2 I_{X_2} - I_{X_1}(d_1td_2)^2$$

Por lo que: 
$$\overline{I}_X = \frac{d_1^2 I_{X_2} - I_{X_1} (d_1 + d_2)^2}{d_1^2 - (d_1 + d_2)^2} = \frac{3^2 \cdot 6.8 \cdot 10^3 - 4.1 \cdot 10^3 \cdot (3 + 4)^2}{3^2 - (3 + 4)^2}$$

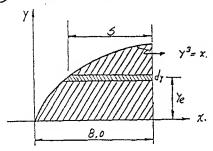
Pur lo tunto: 
$$\overline{I}_X = 3470 \, (cm.^4)$$

Entonces: 
$$A = \frac{I_{X_1} - \overline{I}_{X_1}}{dx^2}$$
 pero:  $A = \frac{1}{4} \text{ N. } D^2$ 

$$\Rightarrow \frac{1}{4} \widehat{\eta} \cdot D^2 = \underbrace{Ix_t - \overline{I}x}_{d_t^2} \quad \Rightarrow \quad \widehat{D} = \sqrt{\frac{4(Ix_t - \overline{I}x)}{\widehat{\eta} \cdot d_t^2}} = \sqrt{\frac{4(Y_t + ic^3 - 3476)}{\widehat{\eta} \cdot 3^2}}$$

#### RADIO DE GIRO

(16:) Descriminar el radio de Giro respecto al eje X de la figura marcadu.



$$Kx = \sqrt{\frac{T_x}{A}}$$

Porlo tanto significa hallur A x Ix.

Culculo de A: => A= \int (8-4) dy los limites será: si x=0 => Y=0

$$\Rightarrow A = \int_0^2 (\theta - Y^3) dy = \left(8y - \frac{1}{4}Y^4\right)_0^2$$

Co'kulo de Ix: 
$$\Rightarrow$$
 Ix =  $\int_0^2 y^2 dA$  donde:  $dA = 5 dy = (8-x) dy$ 

Ademus:  $x = y^3$ 

$$\mathcal{I}_{x} = \int_{0}^{z} \gamma^{2} (8 - \gamma^{3}) d\gamma = \int_{0}^{z} (8 \gamma^{z} - \gamma^{5}) d\gamma = \left(\frac{8}{3} \gamma^{3} - \frac{1}{2} \gamma^{6}\right)_{0}^{z}$$

Enfonces: 
$$Ix = 32 = 10,667 (44)$$

Porlo dundo: 
$$Kx = \sqrt{\frac{3^2/3}{12}} = \sqrt{\frac{8}{9}} = \frac{2\sqrt{2}}{3}$$

$$\Rightarrow X_X = \frac{2}{3}\sqrt{2} = 0.94 (4.)$$

Tambien se puede resulver tomando en cuenta un elemento difurnial vertical.

Entonces: dIx = dIx + dedA. Aplicando el teorema de Steiner.

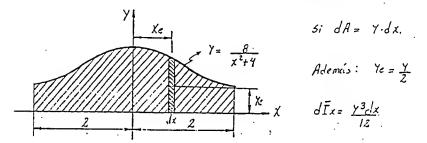
6i: 
$$dA = Ydx$$
;  $d\bar{I}x = \frac{Y^3dx}{12}$ ;  $d = \frac{Y}{2}$ .

(A) (D)

Enhances: 
$$dI_{x} = \frac{y^{3}}{12}dx + \frac{y^{2}}{2^{2}} \cdot ydx = \left(\frac{1}{12}y^{3} + \frac{1}{4}y^{3}\right)dx. \qquad \int do \ m/m.$$

$$\int d^{2}x = \int_{0}^{8} \frac{1}{4}y^{3} dx \qquad pero: \quad y^{3} = x.$$

$$I_{x} = \frac{1}{3} \int_{0}^{8} x \, dx = \frac{1}{3} \left( \frac{1}{2} x^{2} \Big)_{0}^{8} \Rightarrow I_{x} = \frac{32}{3} = 10, 167(u^{4})$$



Aplicando el trorema de Steiner. 
$$dIx = d\overline{I}x + d^2 \cdot dH$$
:  $d = Ye$ .

Enfonces: 
$$dIx = \frac{y^3}{\sqrt{2}} dx + (\frac{y}{\sqrt{2}})^2 y dx$$

$$dI_X = \frac{Y^3}{12} dx + \frac{1}{4} Y^3 dx$$
. donde:  $Y^3 = \frac{512}{(x^2+4)^3}$ 

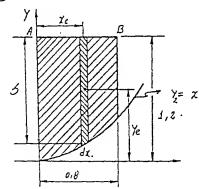
$$\int_{0}^{1} ds \, m/m. \quad dI_{X} = \frac{5/2}{12} \cdot \frac{dx}{(x^{2}+4)^{3}} + \frac{5/2}{4} \frac{dx}{(x^{2}+4)^{3}}$$

$$I_{x} = \underbrace{512}_{3} \underbrace{\int_{-2}^{2} \left(\chi^{2} + 4\right)^{3}}_{-2} = \underbrace{I_{3}\left(3\widetilde{N} + 8\right)}_{3} \Rightarrow \underbrace{I_{x} = 5,808\left(\mu^{4}\right)}_{3}$$

Ademas: 
$$A = \int_{-2}^{2} \gamma dx = \int_{-2}^{2} \frac{8 dx}{(x^2 + y)} = 2\pi \implies A = 6,283 (u^2)$$

Porlo fanto: 
$$K_X = \sqrt{\frac{I_X}{A}} = \sqrt{\frac{5,808}{6,283}} \Rightarrow K_X = 0,951 \text{ M.}$$

(18) Para el órea sombreada encuentrese Ix é Iy; Además Kyy Kx.



La recta A-B liene por evación:

$$Y_1 = 1.2.$$

Intences: dA = 5 dx donde: 5= 1,2-x2

$$dA = (3,2-x^2)dx$$

\* Colculo de Momentes de Inercia: Ix, Iy.

Por definición (steiner): dIx = dIx + d3dA. conde: d= Ye = 3 + Yz.

Entences:  $dI_X = \frac{5^3 dx}{12} + \left(\frac{5}{2} + \frac{7}{2}\right)^2$ . 5dx. Además  $5 = 1.2 - x^2$ .

$$\int_{0}^{2} ds \, m/m. \qquad I_{x} = \int_{0}^{2} \left[ \frac{1}{12} \left( 1/2 - x^{2} \right)^{3} + \left( \frac{1}{2} \left( 1/2 - x^{2} \right) + x^{3} \right)^{2} \left( 1/2 - x^{2} \right) \right] dx$$

Por la tanto: 
$$Ix = \int_{0}^{0.8} \int_{L_{2}}^{L} (I_{1} 2 - x)^{3} + \left(\frac{112}{2} + \frac{x^{2}}{2}\right)^{2} (112 - x^{2}) dx \Rightarrow Ix = 0.45 c8$$

dela misma forma: Iy =  $\int x^2 dA$  donde.  $dA = (1.2 - x^2) dx$ 

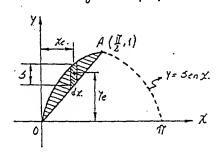
$$\Rightarrow I_{\gamma} = \int_{0}^{0.8} x^{2} (1.2 - x^{2}) dx = \int_{0}^{0.8} (1.2x^{2} - x^{4}) dx = \left( \frac{1.2}{3} x^{\frac{3}{2}} \frac{1}{5} x^{\frac{5}{6}} \right)^{c.8}$$

Porlo tanto: Iy = 0, 1393 (44)

Entontes: 
$$Kx = \sqrt{\frac{0.4508}{0.788}} \Rightarrow Kx = 0.758(u.)$$

Así mismo: 
$$K_Y = \sqrt{\frac{0.1333}{0.700}} \implies K_Y = 0.420 (4)$$

Para el ásea sombreada que está limitada porla curva Y=senx y por una recta que pasa por (0,0) y (I,1), Calcular Ix e Iy, además de las radios de giro Xx y Ky



La ecuación de la recta O-A estará dado

$$\frac{Y-Y_1}{x-x_1} = \frac{Y_2-Y_1}{\alpha_2-Y_1} \quad d_{\alpha} nde: (x_{1,1}Y_1) = (0,0)$$

$$(x_{1,1}Y_2) = (\frac{\pi}{2},1)$$

Enlonces: 
$$\frac{y-0}{x-0} = \frac{1-0}{2x-0} \Rightarrow \frac{y=2x}{11}$$

$$\int dH = \int_{0}^{\frac{\pi}{4}} \left( \operatorname{Sen} x - \frac{2x}{17} \right) dx. = \left( -\cos x - \frac{x^{2}}{17} \right)_{0}^{\frac{\pi}{4}}$$

$$A = -\cos^{2} x \cdot \frac{x^{2}}{17} = 0.2156.$$

$$A = -\log \frac{2}{4\pi} + \log 0 + 0 \implies A = 1 - \frac{1}{4}N = 0,215(u^2)$$

Calculo de Izé Iy: Aplicando la definición del teorema de Steiner:

$$\int do \, m/m. \qquad I_{X} = \int \frac{5^{3}dx}{12} + \int \left(\frac{5}{2} + \frac{2x}{17}\right)^{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) dx \quad ; \text{ Ademas: } S = \left(5enx - \frac{2x}{17}\right)^{2}$$

$$I_{X} = \int \frac{f}{12} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right)^{3} dx + \int \frac{f}{12} \left(\frac{1}{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) + \frac{2x}{17}\right)^{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) dx.$$

$$I_{X} = \int \frac{f}{12} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right)^{3} dx + \int \frac{f}{12} \left(\frac{1}{2} 5enx + \frac{x}{17}\right)^{2} \left(5enx - \frac{2x}{17}\right) dx.$$

$$Ix = -\frac{2 \cdot \tilde{\eta}^2 - 45}{4 \pi} + \frac{8 \tilde{\eta}^2 - 3 \tilde{\eta} - 286}{12 \cdot \tilde{\eta}^2} + \frac{8 \tilde{\eta}^2 + 3 \tilde{\eta} + 36}{48 \, \tilde{\eta}^2} - \frac{15}{16 \cdot \tilde{\eta}}.$$

 $Ix = 0.0069 + 0.0308 \Rightarrow Ix =$ 

Páq. 217

Intences: 
$$I_{x} = \int_{0}^{\frac{\pi}{2}} x^{2} (\sin x - 2x) dx = \int_{0}^{\frac{\pi}{2}} (x^{2} \sin x - 2x^{3}) dx.$$

$$I_{\gamma} = \hat{\gamma} - \frac{1}{32} \hat{\gamma}^3 - 2.$$

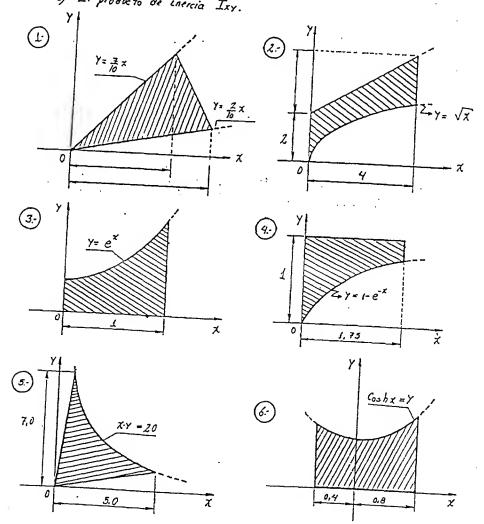
\* Calculo de radios de giro:

Por definición: 
$$Kx = \sqrt{\frac{Ix}{A}} = \sqrt{\frac{0.0972}{0.215}} \Rightarrow Kx = 0.672 (u)$$

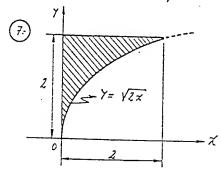
de la misma forma: 
$$K_Y = \sqrt{\frac{I_Y}{A}} = \sqrt{\frac{0.173}{0.215}} \Rightarrow K_Y = 0.897(u)$$

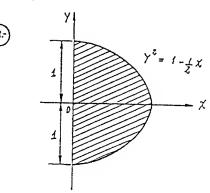
# PROBLEMAS PROPUESTOS

- Para el área combreada encontrar:
  - a) Los momentos de inercia Ix e Iy.
  - b) Los momentos de inercia respecto desu centroide Ix, Iy.
  - c) Los radios de giro, Kx, Ky
  - d) El producto de inercia Ixy.

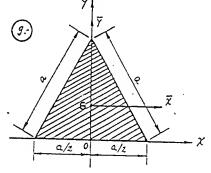


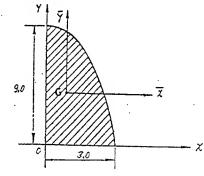
II. Determinese Ix é Iy para el área sombreada.

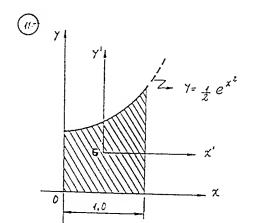


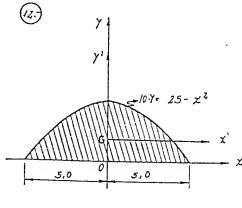


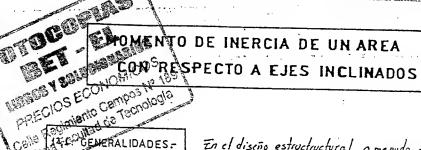
(III) Calculese los momentos de inercia respecto de su centraide Ix, Iy para la fig sombreada.







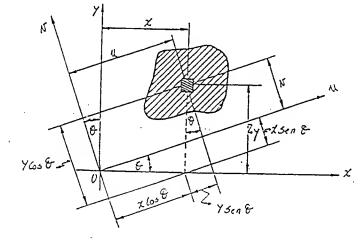






En el diseño estructructural amenudo es necesario calcular los momentos de inercia (In, Ir). además del producto de inercia (Ira) de un área con respecto a otros ejes inclinados (4, 15) que son

ejes que forman un ángulo (8) respecto a los ejes (x, y) del sistema original. Por lo tanto se otilizaran las "ecuaciones de transformación" las cuales relacionan las coordena das. (x, y) con (u, f), segun muestra la fig. siguiente.



según fig se tiene :

U = 2 (03 & +4 Sen & N= Y Cos 8 - 2 Sen &

Ademas por definición :

dIu= v2dA....(1) dI = u2 dA ....(2)

JIU. C. U. W. dA ... (3)

Reemplazando en (1) a y 5 tenemos:

 $dI_{n} = (y_{0}, y_{0} - x_{0}, y_{0}) dA. \Rightarrow I_{n} = \int (y_{0}, y_{0} - 2y_{0}, y_{0}) dA.$ 

Aplicando identidades trigo no métricas i

Sen 28 = 2 Sen 8 Con 8

los 20 = los & - Sen &.

A la ecuación anterior reemplazando equivalentes trigo no métricos se trene:

$$I_{4} = \frac{1}{2}(I_{x+}I_{y}) + \frac{1}{2}(I_{x-}I_{y})\cos 2\xi - I_{xy} \sin 2\xi$$
 (I)

Realizando las mismas operaciones para Ir y IUF, se liene:

$$Is = \frac{1}{2}(Ix+Iy) - \frac{1}{2}(Ix-Iy)\cos 2\theta + Ixy \sin 2\theta \qquad (II)$$

$$Iur = \frac{1}{2}(Ix-Iy) \quad \text{sen 28} \quad + \quad Ixy \quad \text{les 38}. \tag{III}$$

Las anteriores expresiones nos dan los momentos de inercia Iu, Is, además del producto de inercia Iur en funcion de Ix, Iy y Ixy respectivamente.

Por otro lado, si se desca encontrar el momento polar de inercia Io, se tiene:

$$I_0 = I_{u+I_{u}} = I_{x+I_{Y}}.$$

lo que nos indica que el mumento polar de inercia es independienle del giro de ejes.

122 MOMENTOS PRINCIPALES DE INERCIA.

En las expresiones anteriores (I), (I), y (II) se puede notar que los valores

Ir, In, e Iars dependen del ángulo de inclinación de los ejes (u, r), por lo tanto, en esta parte se determinará. este ángulo de inclinación (G) para los evales Iu é Ir se hacen máximos y mínimos. A este conjunto de ejes particulares "se laman"

"ejes principales" de un área , por lo que darán tambien "Momentos principales de increia".

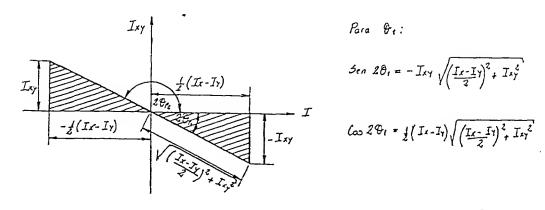
si aplicamos, la leoria de máximos y minimos se liene para un ángulo (θ) en existe un (θρ) ángulo principal que define la orientación de un área, por lo tunto di ferenciando la expresión (I) con respecto a θ, se tiene:

Igualando a "O" e ta expresión para hallur & para el cual Iu sea móximo.

$$\frac{3en2\theta}{\cos 2\theta} = \frac{-2Ixy}{Ix-Iy} \Rightarrow \frac{1}{9}2\theta = \frac{2Ixy}{Iy-Ix}$$

5: 
$$\mathcal{E}_{p} = \Theta$$
 enfonces:  $\frac{1}{4}g \, \mathcal{E}_{p} = \frac{2 \, I_{xy}}{I_{y} - I_{x}}$  (\*)

Esta ecuación (\*) tiene dos raices (Ep. y En.) los cuales se encuentan separa dos 90°, los mismos indican la inclinación de ejes principales.; Para sustituir en la ecuación (I) primero se debe determinar sen 28p, y Cos 28pz los mismos se encontrarán según la fig. siguiente.



CARRERA DE ING. CIVIL

(C)

Pág.223

De la misma manero para & & & &

$$5en 28_{re} = I_{xy} \sqrt{\frac{I_{x}-I_{y}}{2}^{2} + I_{xy}^{2}}$$

Cos 
$$2\theta_{f_2} = -\frac{1}{2} \left( I_x - I_1 \right) \sqrt{\left( \frac{I_x - I_1}{2} \right)^2 + I_x^2}$$

Sustituyendo los valeres de senos y comenos en las ecuaciones (I) o'(II), además simplificando, se obtiene la sigle relación:

$$I_{max} = \frac{1}{2} \left( I_x + I_y \right) \pm \sqrt{\left( \frac{I_x - I_y}{2} \right)^2 + I_{xy}^2} \tag{IV}$$

Dependiendo de los signos elegidos, esta expresión los momento de inercia máximos (Imax) y momentos de inercia mínimos (Imin)

Además si recomplazamos en la ecuación (III) los valores de Ep, y Ep, se ob-

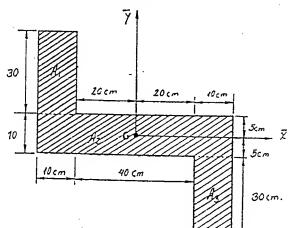
$$Ixy = 0$$

CARRERA DE ING. CIVI

Por lo que: "El producto de inercia respecto a los ejes principales es igual a CERO"

#### PROBLEMAS RESUELTOS

(1-) Determinar las momentos de inercia principales de la sección trans versal mostrada en la siguiente figura.



Como se trata de un área compresta, se subdividirá en áreas A1, A2, A3

1º Se calculará los momentos de inercia Ix e Iy, dando uso de una tabla como sigue.

$$\overline{I}_{zi} = \frac{bh^3}{lZ}$$
;  $\overline{I}_{Yi} = \frac{1}{LZ}hb^3$ 

Elemento	Īx	$ar{\mathcal{I}}_{\mathtt{Y}}$	d <sub>x</sub>	d <sub>r</sub>	$d_x^2 A_i$	dr. Ai	Ai	$I_{x}$	$I_{\gamma}$
Aı	22500	2500	-25	20	1875∞	120000	300	142,500	190000
Az	5000	18C COO	0,0	0,0	0,0	0,0	800	5000	180000
A 3	22500	2500	25	-20	187 500	120000	300	192500	1900001

Por lo tundo los Ix e Iy se calwarón cón: Ix = Ix+ di.A e Iy = Iy+ dx.A.

Entonces: 
$$I_{X_{1}} = ZI_{X_{1}} = 29.10^{4} (c_{m}^{4})$$

$$I_{Y_{1}} = ZI_{Y_{1}} = 56.10^{4} (c_{m}^{4})$$

Además Para el producto de inercia se aplicará el mismo concepto:

$$I_{xy} = \overline{I}_{xy} + d_{xy}^2 \cdot A.$$

Parlo tunto:

Elemento	Yi	γ:	Ai	Īıyi	Yi•xi•Ai	Izy ;
Aı	-25	20	300	0	- 150000	- 150000
A <sub>2</sub>	0	0	600	0	0	0
$A_3$	25	-20	300	٥	-150000	-150000

Aplicando la ecuación (\*) osea: 
$$\frac{1}{9}2\theta_r = \frac{2I_{XY}}{I_Y - I_X}$$

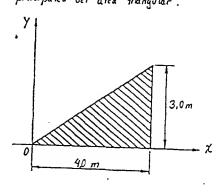
Sustituyendo valores tenemos:

$$\frac{1}{9} 2 \delta \rho = \frac{Z(-30 \cdot 10^4)}{56:10^4 - 29:10^4} = -\frac{60 \cdot 10^4}{27 \cdot 10^4} = -2,2222.$$

Porlo danto:  $\Theta_{P_1} = -32,886^{\circ}$   $\Rightarrow \Theta_{P_2} = 90 - \Theta_{P_1} \Rightarrow \Theta_{P_2} = 57,114^{\circ}$ Applicando la ecin (IV) se obtiene:  $Imax = \frac{1}{2}(29 + 56) \times 10^4 + \sqrt{\frac{29 \cdot 10^4 - 56 \cdot 10^4}{2}} + (-30 \cdot 10^4)^2$ Enton ces:  $Imax = 75,9 \times 10^4 \text{ (cm}^4)$ 

Imia con (-) and code V => Imin = 9,8.104 (cm4)

2. Determinar el conjunto de ejes principales y los correspondientes momentos inercia principales del área triangular.



1º Hay que delerminar Ix, Iy, e Ixy.

Aplicando las siguientes relaciones:

$$A = 1 \cdot b \cdot h \implies A = 6.0 \, m^2$$

$$Ix = \frac{1}{12}b \cdot h^3 \Rightarrow Ix = 9.0 (m^4)$$

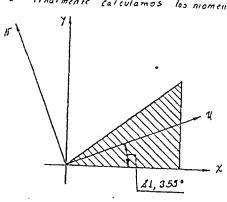
$$I_{\gamma} = \frac{1}{4}hb^3 \Rightarrow I_{\gamma} = 48 (m^4)$$

Ademas: 
$$I_{xy} = \frac{1}{8} \cdot b^2 \cdot h^2 \Rightarrow I_{xy} = 18.0 \text{ m}^4$$

(1)

$$\frac{1}{3}2\theta_{\rho} = \frac{2}{I_{XY}} = \frac{2.18}{48-9} \Rightarrow \theta_{\rho} = \frac{1}{3} \operatorname{and}_{g}\left(\frac{12}{13}\right) \quad \text{o} \quad \theta_{\rho} = 21,3550$$

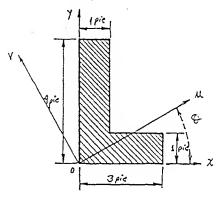
3º Finalmente calculamos los nomentos Iu e Ir:



$$Iu = \frac{1}{2}(Ix + Iy) + \frac{1}{2}(Ix - Iy) \cos 2\theta - Ixy Sen2\theta$$

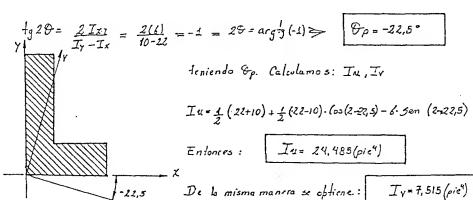
$$I4 = f(9+48) + f(9-48) \cos 42,71 - 18 \sin 42,71$$

- 3. Los momentos de inercia del área de la fig (sigle.) en terminos del sistema coordenado XY que se muestra con: Iz=22,0 pic4; Iy=10 pic4 e Ixy=6 pic4.
- a): Determine In, Ir, e Iur para & 30°
- b). Determine un conjunto de ejes principales. y los corespondientes momentos principales de inercia.



$$I_{V=\frac{1}{2}}(I_{X}+I_{Y})-\frac{1}{2}(I_{X}-I_{Y}).$$
 (w25 +  $I_{XY}.5cn25$ .

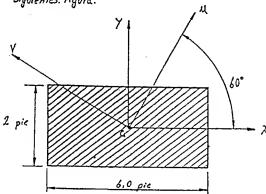
Dela misma forma:

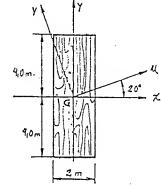


Pág.228

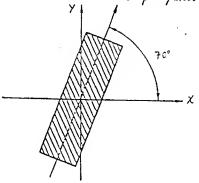
#### PROBLEMAS PROPUESTOS

Delermine Iu, Iv, e Iuv haciendo uso de ejes principales (giros de ejes), en la siguientes figura.

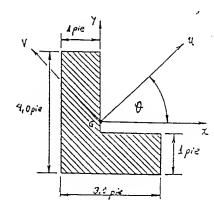




2. Los momentos de inercia del área del área rectangular mostrada son: Ix = 76 m4, Iy = 19.7 m<sup>4</sup>, a Ixy = 25.7 m<sup>4</sup>. Determine un conjunto de ejes principales y los corres pendientes momentos de inercia principales.

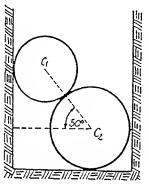


(35) Determine los nomentos de inercia Ia. Ir. e Iuv en la fig para & = 15°.



### PROBLEMAS DE EXAMENES

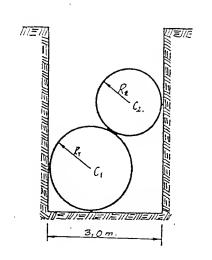
1- Dos cilindros C, y Cz descansan en un pozo en las paredes verti



cales y el fondo (según indica la figura). Si el cilindro Contiene una musa de 1530 kg y el cilindro Con una masa de 3050 kg.

Calcular las reacciones de apoyo.

2-) Dos circulos C, y (z desconsan en un pozo apoyados en las paredes verticales y el fondo



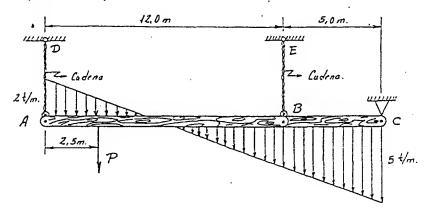
curedes verticaks y el fondo (según múestra la fig.). Si Ci= 1860 Kg de masa y Cz=1480 Kg de masa.

Además R, = 1,40 m y Rz = 0,8 m

Calcular las reacciones de apoyo.

3. Sin considerar el peso del madero ABC. Calcular:

a)- El valor de P para que las reacciones en D y E sean iguales.
b)- Si P=0, cuales serán las reacciones?



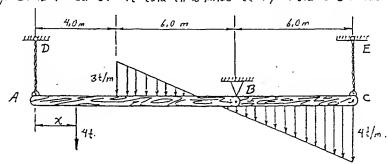
- 4. Una estera cuyo diómetro es de Zm.

  y la masa de 3000 Kg,

  den cansa sobre una artesa cuyo peso fotal de esta es de 6 ton.

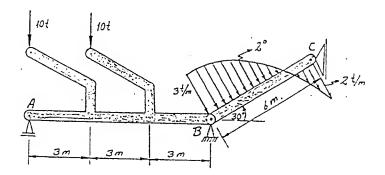
  (alcular:
  a): Las reacciones de apoyo.
- (5-) Despreciando el pesò del tablon ABC. Culcular:

  a): La distancia "X" para que las reacciones en Dy B seun iguales.
  b): Si la fuerza de 4t está en la mitad de AyB. Cuales son las reacciones?

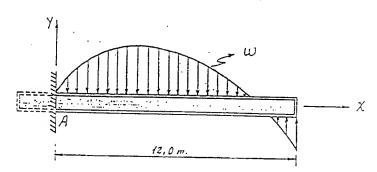


 $\langle - \rangle$ 

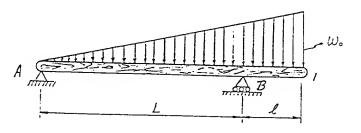
6. Sin consideror el peso propio de la estructura. Calcular:
a)- La resultante y su punto de aplicación.
b): Las reacciones de apoyo.



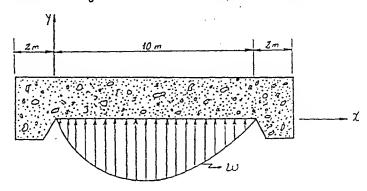
(7.) La viga que se muestra está sometido a una carga  $W = 100 \, \text{x} - \text{c} \, \text{x}^2 \, \text{XU/m}$  donde C = Cle, el momento de empotramiento respecto al punto H es cero. d Que valor tienen las reacciones en A?



(8.) Si RA = O, determine la reacción en B y la magnitud Wo de la estructura y carga mostrada en la fig. (despreciar el peso propio de la figa.)



- (9-) Las fuerzas ejercidas por el suelo sobre una sección de 10m de una cimen tación deun edificio, estan dadas por:  $LU = -10x - x^2 + o.zx^3 [xu/m]$ a) - Calcular la magnitud total de la carga W.
  - b). Determine la magnitud del momento respecto a A".



(10.) Si la masa del cilindro apoyado esde 6800 Kg. Calcular las reucciones de apoyo en A, B y C, dela estructura y cargas mostradas figura.

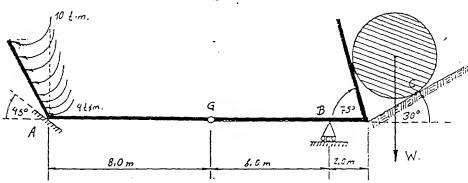
Dalas:

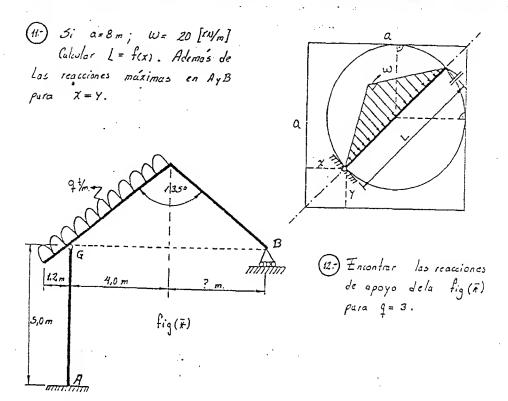
Incognitus: Mar. = 6800 kg. RA1 = ?

RAL = ?

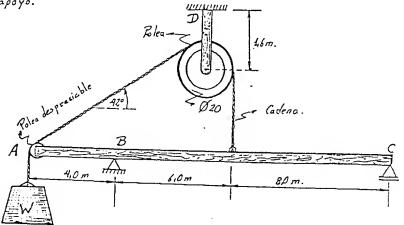
Ro . ?

Rc = 7





13.) El peso W= 20t es suspendida conforme indica la fig. Considerando el peso propio de la viga ABC = 12[KN/m]. Calculus las reacciones de apoyo.

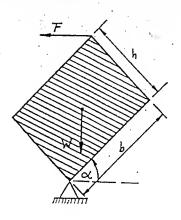


(14.-) La placa rectangular mastra. do en la figura se muntiene en equilibrio, por medio de la fuerza horizontal F".

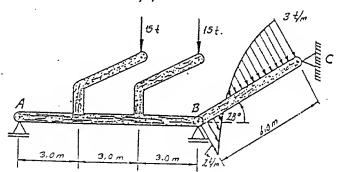
Si W es el peso de la placa.

0\_

$$F = \frac{(b \cdot \cos \alpha - h \cdot 6 en \alpha)}{2 * (h \cdot \cos \alpha + b \cdot 5 en \alpha)} * W$$



(15-) 5 in considerar el peso propio de la estructura. Calcular: a) - La resultante y su punto de aplicación. b). Las reacciones de apoyo.



Una presa tiene agua turbia (agua servida). Considerando el peso propio de 10 m La viga ABCD = 30 KU/m Calcular. las reucciones B 3.0 m 130 E/m de apoyo. Aqua

12m. Turbia.

17-) Los rodillos Ay B

son iguales tiene

una longitud de 2 m

y estan hechos de

metal cuya densidad

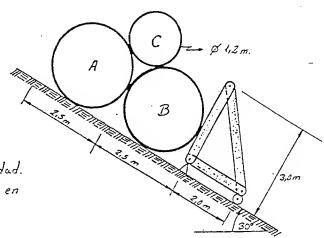
es 14 slug/pie³,
el cilindo C tiene

1.8 m de longitud

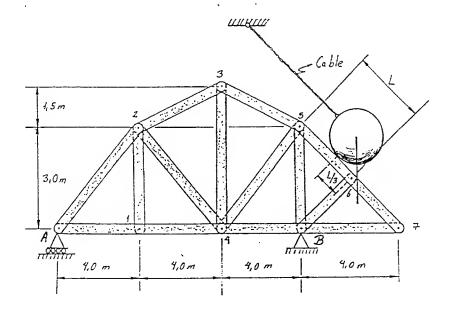
y 18 sulg/pie³ de densidad.

Culcular las tensiones en

cada barra.

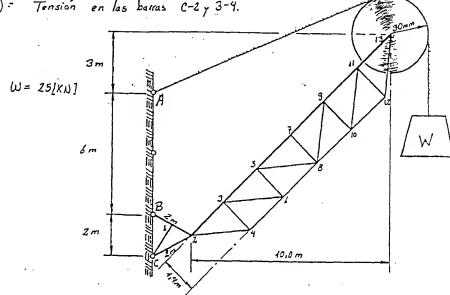


- (18.7) Una estera de peso W = 12t se encuentra apoyado, conforme indica la fig. Calcular:
  - a): La tensión en el cable
  - b) Las reacciones de apoyo
  - c) = la tensión en las barras 5-6, 6-B, y A-1

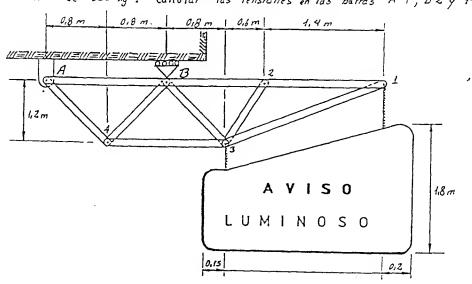


19: En la sigle estructura · calcular:

- a) Reacciones de apoyo.
- b) Tension en el cable.
- c): Tension en las barras C-2 y 3-4.

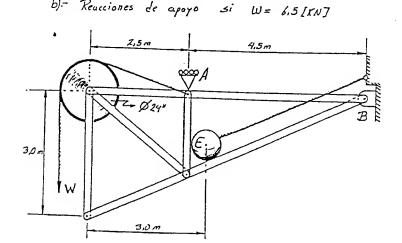


20: Un aviso lumizoso está suspendido en los nudos 1 y 3, Siendo la mosa total de 650 kg. Culcular las tensiones en las barras A-4, B-2 y 4-3.

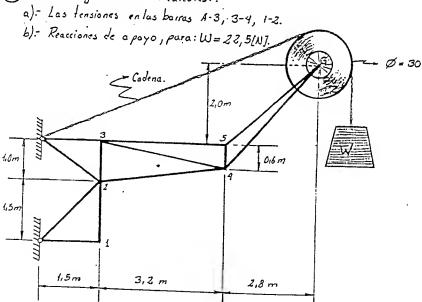


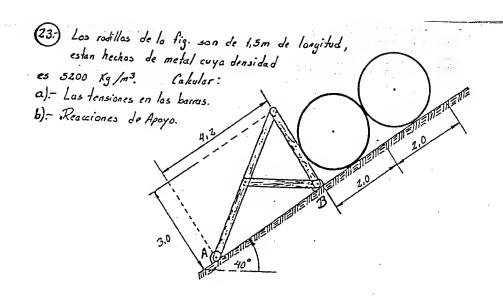
(21) Lu esfera E tiene una masa de 3000 Kg. Calcular:

a): Tensiones en las barras 1-3 y A-3
b):- Reucciones de apoyo si W= 6.5 [KN]

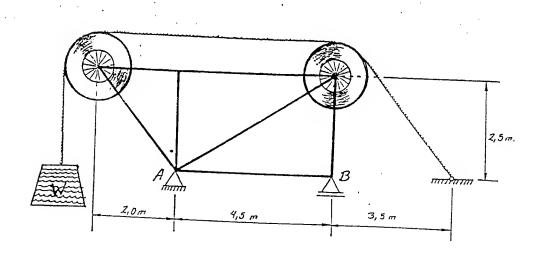


22. En la sigle estructura . Culcúlese:



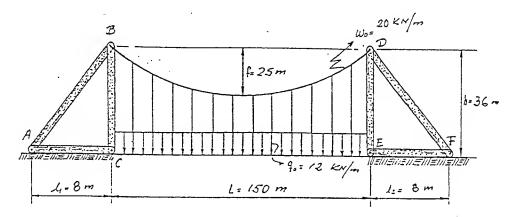


(24)  $\equiv n$  la estructura reticulada. Calcular las tensiones en las barras. Si W W= 150 lb y las poleas tienen  $\emptyset=24''$ .



0000

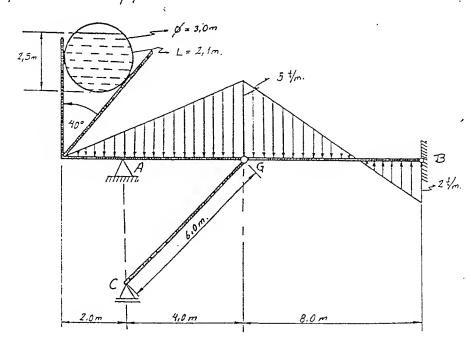
25. Segun los dutos del puente colunte. Colwar las tensiones en las burras A-B y B-C.



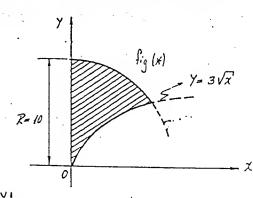
(26:) Un tanque conoceile de 8=1.4 t/m³ se apoya conforme indica la figura.

Considerar el peso propio de la viga. CG = 16 KN/m. . Calcular:

a). - Reacciones de apoyo.

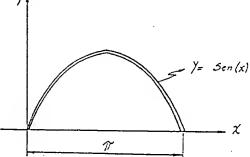


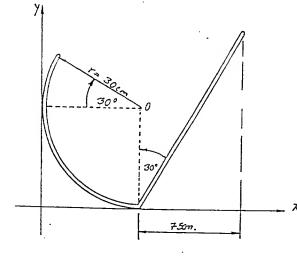
27.) Por integración encontrar el "(g" (entro de gravedad) de la fig (\*) sombreca da.



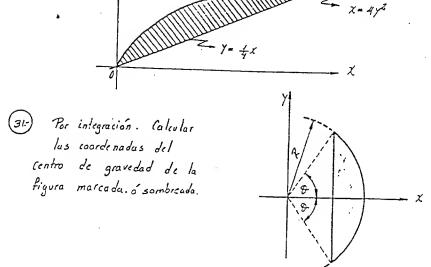
28) Cakular el centroide del alambre da blado que se ajusta a la sigle espresión:

Y= Senx.

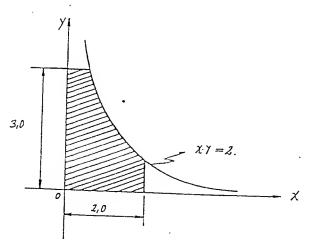




(29.) Encontrar el centro de gravedad del ele mento continuo doblado (3egun la fig.). 30.) Calcular las coordenadas del centro centro de gravedad de la fig. marcada.



(32) Encontrar los momentos de inercia Ix, Iy de la figura in dicada.

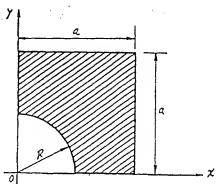


- (33:) Calcular el volumen generado por la intersección de las curvas by = x²; Y = 4+x; Cuando gira alrededor de la recta Y = 4+x; esto da una vuelta completa.
  - (34) Calcular el volumen generado por la superficie producida por la intersección de las curvas:  $y = 4x^2$ ; y = 3+x Cuando gira 3/4 de vuelta a l'rectedor de la recta mencionada.
- 35. Hallar el producto de inercia

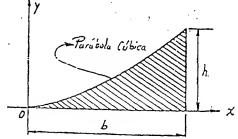
  Ixy del área sombreada

  de la sigle figura.

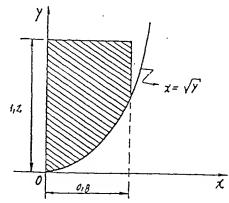
(F)-

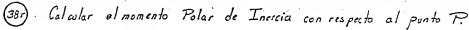


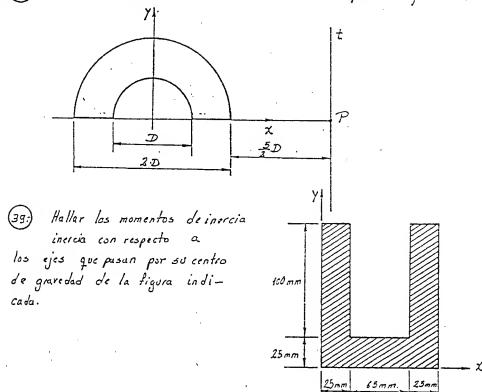
36-) Determinar el producto de inercia Iny del área sombreada, respecto a los



77. Para la área somhreadu
hallar el memento polur
de inercia (ref. fig (\*\*)).



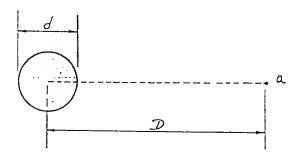




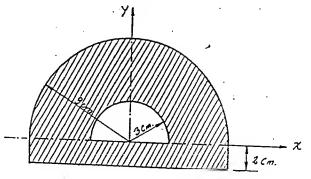
(90-) Si el diametro "d" del área es pequeño con respecto a "D".

Demostrar que el momento Polar de inercia con respecto a "a"
es:

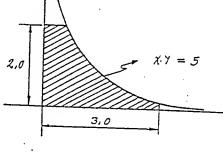
$$I_a = \frac{\pi d^2}{4} \mathcal{D}^z$$



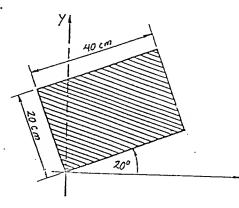
41.) En la siguiente figura: Calcular el radio de giro, respecto al cje x (Kx).



(42-) lakular el radio
de giro respecto
al eje x (Kx) de la
figuru sombreada.



(13) Calcular el radio de giro Xx y Ky, respecto al eje inclinado (4,4).



X

# SISTEMAS DE FUERZAS



INTRODUCTION - En anteriores capítulos todos los problemas fueron considerados canio sistema, de fuerzas coplanares (bidimensionales).

En este tipo de sistemas tanto la estructura como las cargas se localizan en un plano comon.

Los requisitos generales de equilibrio para dicho sistema, es que la suntatoria. de las fuerzas a la largo de las dos direcciones perpendiculares enel plano sea CERO, y que la sumatoria de los monientes con respecto a cualquier eje normal alphno sea. tombien CERO; valedecir:

$$+\Sigma F_{x=0}$$
 ;  $+\Sigma F_{y=0}$  ;  $+\Sigma H=0$ 

A partir de la consideración de los requisitos de equilibrio del sistema de fuerzas en dos dimensiones, puede concluirse que un máximo de tres efectos de fuerzas reac tivas desconocidas puede encontrorse a partir de cada diagrama. de cuer po libre.

En este capítilo, se conciderará el problema. del sistema de fuerzas en tres dimen siones. En dicho sistema, ya sea la estructura física. o los cargas, o ambas a la vez, mo se localizam en un plano comun ; dicho sistema. Mo requiere de una nueva tes ria. para. su solución; mais bien, las resultados obtenios anteriormente para el caso de dos dimenciones puede generalizarse para incluir los efectos de una tercera coordenada (E)

Para introducionos a este campo tridimen eional, es necesario revisur ó recor dur los teoremas del algebro vectorial., por lo tunto. desa rollo remos algunos conceptos busicos sobie el tema.

## 13.2 ELEMENTOS DE ANALISIS VECTORIAL -

El analisis rectorial es una forma, sistemática de

manejar operaciones con cantidades. rectoriales. Su uso no constituye una teoria nueva, más bien, estas tecnicas proparcionan un número limitodo de reglas operacionales.

Estos métodos de analisis vectorial reducen enormemente la necesidad de Conceptualización detallado de relaciones espaciales en problemas de la ESTATICA, particularmente en el caso desistemas de fuerzas o momento en tres dimensiones.

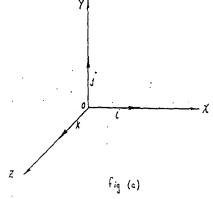
#### 13,3 VECTOR UNITARIO -

(E)

lo aiguiente figura indica. un sistemo de tres furras
llumu dus "Vectures unitarios". Gene

rolmente estan designados por I, J y X y sus direcciones estan uticados a lo largo de las ejes X, Y, Z respecti-

vamente.

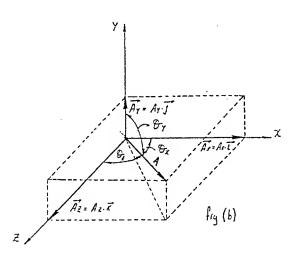


Cada una tiene una magnitud igual a la UMDAD, y es positivo en el sentido positivo del sistema rectangular de ejes carlecionos.

# B.4 EXPRESION DE UN VECTOR COMO FUNCION DE LOS VECTORES UNITARIOS.

A continuación se mostrorá como cualquier rector prede expresarse en función de estos tres vectores unitarios.

Así por ejempla el vector A (en forma general) se gún la fig (b) se puede expresar en función de los componentes rectangulares. a la largo de los ejes X, Y, Z, como sigue:



$$\overrightarrow{A} = \overrightarrow{Ax} + \overrightarrow{Ay} + \overrightarrow{Az} \quad \dots \quad (13,1)$$

donde:  $\overrightarrow{Ax_i}$   $\overrightarrow{Ay}$ ,  $\overrightarrow{Az}$  son component to rectan colores del vector  $\overrightarrow{A}$ .

Basados en la definición de la multiplicación de un escalar con una cantidad vectorial, el vector A puede expressuse como:

# $\overline{A} = Ax \cdot \overline{i} + Ay \cdot \overline{j} + Az \cdot \overline{x}$

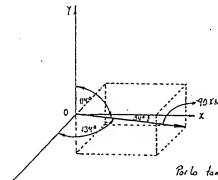
En las ankriones ecua ciones los tres vectores unitarios describen las tirreciones de las componentes de A y estu blecen así la naturaleza vectorial, de este término. Los coeficientes escalures Ax, Ay y Az definen la magnitud de estas componentes y los sentidos se determinan por el sentido positivo ó negativo de tala coeficientes.

13.5 DIRECCION VECTORIAL. Sogun la fig(b) la dirección de A esta dada por los tres angulos directores Ex, Ex y Gz respectiva mente, los mismos se expresan como sig e:

$$A_X = A \cos \theta_X$$
 ;  $A_Y = A \cdot \cos \theta_Y$  ;  $A_Z = A \cdot \cos \theta_Z$ 

Los angulos diretores siempre se miden apartir de los gies esordenados positivos, estos ángulos tienen valores comprendidos entre 0° y 180°.

Ejemplo No.1. Expresar la fuerza indicada segun la figura en función de los vectores uniforios.



Apliquemos las ecuaciones anteriores.

$$Ax = 40 \cdot C_0 \in 54^\circ \Rightarrow Ax = 13,51 \times N$$

Porlo tanto expresando los anteriores en función de los Vectores unitarios, se tiene:

$$\vec{A} = 23.51\vec{c} - 16.27\vec{j} - 27.79\vec{x}$$
 [xv]

MAGNITUD DE UN VECTOR - Si se tomu la ecuación de los cosenos directores y se elevan al cuadrado ambas mimbras y se suman

se demuestra que :

$$A = I\overline{A} \quad ; \qquad A = \sqrt{A_x^2 + A_y^2 + A_z^2} \qquad ......(a)$$

13.7 ADICION VECTORIAL - Si concideramos un segundo rector definico por:

Entonces la suma vectorial será: Otro vector C dunde sus componentes serán la suma de las componentes de la forma:

$$\vec{C} = \vec{A} + \vec{B} = C \vec{x} + C \vec{y} + C \vec{z} \vec{x}$$

$$\vec{B} = \beta \vec{n} + \beta \vec{j} + \beta \vec{z} \vec{r}$$

$$\vec{C} = (Ax + Bx)\vec{c} + (Ay + By)\vec{j} + (Bz + Hz)\vec{x}$$

Ejemplo N.Z: Sumar las siguientes ferzas usando el método dela adición vectorial estas furzas son:

Lo fuerza resultante (F) debe estar expresado de la sigt manera.

Intuntes: 7= (0+1760 +3000 +0 10) 1+ (2200+0+1760+ (-875)+0)j+(0+0+735+1520+3400) x

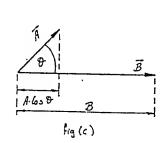
Ponde las componentes rectangulores són: Tr = 4760 ; Fy = 3085 ; Fa = 5855

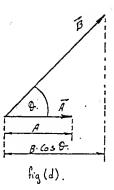
13.8 PRODUCTO ESCALAR DE VECTORES :- Denominado también producto Punto ó

INTERNO; en la teoria de operaciones

vectoriales existen dos tipos diferentes de multiplicación rectorial, la primera offición a considerar se denomina. Producto Escalar ó Producto Punto ó Producto Interno. si consideramos por ejemplo lo sigle (lig en sigle page).

Cont.





En la figura anterior si A y B son dus vectores, entonces el producto escalar C está definido por:

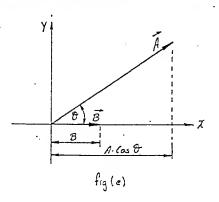
$$C = \vec{A} \circ \vec{B} = \vec{B} \circ \vec{A} = A \cdot B \cdot loc \vartheta. \qquad .....(e)$$

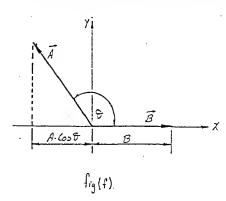
En esta ecuación & es el ángulo entre los rectores A 4 B (según indica la liglad) A, B aon los magnitudes ó múdulos oscalares de estos rectores, y el producto punto es una cantidad escalar. Tambien se demuestra que la operación de esle producto Furro es con mutativa.; osea:

$$C = A \circ B = B \circ A = A \cdot (B \cos \theta) = B(A \cos \theta)$$
 (f)

En efecto esta indicada en las figuras (c) y (d) la un terprezión del producto escalar de dos VECTORES, Consiste en que uno de ellos se pro yata sobre la dirección del otro vector.

Entonces el producto de estu longitod proyectada por la magnitud del segundo vector es el resultado del producto escalar. Los signos dependen de la posición de de los vectores en el siskma de ejes carkcianos o sea en la abicación del vector en los cua drantes.





Según la fig (e) y (f) el vector  $\overrightarrow{B}$  es colineal con el eje x, por lo funto positivo en el sentido positivo de este eje:, si el vector  $\overrightarrow{A}$  se localizar en la región positiva. o sea. - 90°  $< \theta < +90°$  Como se indica en la fig (e) entor ces el producto esca lar será rositivo; se el angulo varia:  $90° < \theta < 270°$  el producto se ra negativo.

Noundo las formas generales de AyB el producto escalar puede excribise como:

$$C = \vec{A} \cdot \vec{B}$$

demodo que: C = Ax · Bx i · i + Ax · By i · j + Ax · B = · i · x + Ay · Bx j · i + Ay · By j · j + A į · B = J · x + Az · Bx · x · x + Az · Bx · x · x

Existen Dueve combinaciones, osea el producto del polinomio indicado:

Ad mas sabemos por definición: i-i = J-J = X-X = 1.1.los 0° =1

Considerando lo anterior se llega a la sigle expresión.

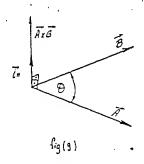
$$\overline{\widehat{A \cdot B}} = Ax \cdot Bx \cdot + Ay \cdot By + Az \cdot Bz \qquad \dots (9)$$

Existe uncaso especial si FoB = 0; significaria que AóB sea igual acero o entodo caso anhos sean ortogonales osea vectores perpen di culares esto ocurre si 8=90° entonces (0590°=0.

13.9 PRODUCTO VECTORIAL - Penominado tombien Producto Cruzó Externo es el segundo tipo de multiplicación vectorial se lluma producto cruz ó producto exterior que consiste en:

$$\vec{C} = \vec{A} \times \vec{B} = (A \cdot B \cdot S \times n \cdot \theta) \vec{i} n$$

donde: Ay B son las may nitudes de los vectores y t es el angulo entre sus direcciones In un vector unitario normal al plano formado por A y B par lo tanto: "El resultado dela multiplicación del Producto Crue es un Vector" a diferencia del producto escalar: gra hycamente pudemos representar de la sigle manera:



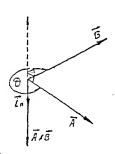


fig (h)

Al electuar la operación del producto vectorial, es necesario imaginar que el vector A gira hacia B enel plano formado por éstos; (el observador se coloca mirando la dirección in, por lo tanto "Gira según las manecillas del reloj" por lo tanto es positivo)

El pro ducto cruz pe los vectores Ay B puede expresarse como:

$$\vec{A} \times \vec{B} = (Axi + Ayj + Azx) \times (Bxi + Byj + Bzx) \dots (h)$$

. El desarrollo da la multiplicación anterior nos dercí un producto de vectores direccio nales de la forma.

Reempluzando estos valores enel desarrollo dela ecuación (h) oblendremos.

$$\vec{A} \times \vec{B} = (A_7 \cdot Bz - Az B_7)\vec{c} + (Az \cdot B_A - Ax \cdot Bz)j + (Ax B_7 - A_7 \cdot Bx)X. \qquad (i)$$

Para el mejar uso de este producto conviene llevar aun determinante

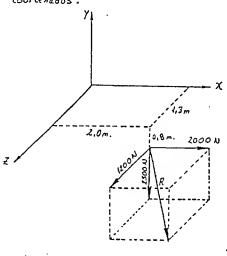
NOTA: A diferencia del producto punto, el producto cruz de vectores no es conmulativo, osea:

$$\vec{A} \times \vec{B} \neq \vec{B} \times \vec{A}$$
. es Válido:  $\vec{A} \times \vec{\theta} = -\vec{B} \times \vec{A}$ 

La principal aplicación del producto vectorial en estática, consiste en encontrar el momento producido por una furrza. con respecto o algún (gercialmente el origen)

No olvidar la de linición del producto vectorial y su desarrollo por que es muy importante.

Ejemplo No 3: Encontrar los momentos con respecto a los ejes x, Y, z producido par la fuerza R según indica la figura especificar la magnitud y dirección del momento resultante con respecto al origen del sistema de ejes coordenados.



12.0

(1)

( )

El vector F de pasición esta duda.

T = 2i - 0,8i + 1,3 x

El vector R se escribe de la sigle mane exprezado por sos componen les.

R= 2000 i - 2500 j + 1200 K

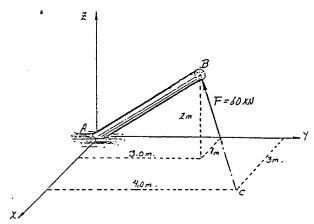
Ahora apliquemos el producto vectorial de los vectores Fy R para hallar el momento en O

Por la tanto las componentes serán:

$$11 = 2,29 [x N \cdot m]; \qquad 11 = 0,2 [x N \cdot m]; \qquad 11 = -3,4 [x N \cdot m]$$

Final mente. La magnitud del Mo.

Ejemplo No4: Sobre el poste de la figura, ejerse una fuerza de 60 KN que se dirige descle C hasta B. Delceminar la magnitud del momento producido por esta fuerza. con respecto al punto A.



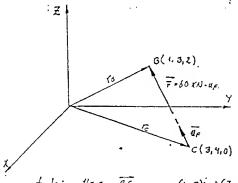
Como podemos observar en la figura. hay 2 vectores posición:

AC 4 AB

Los misinos serán:

 $\overline{r_6} = 3i + 4j + 0x.$   $\overline{r_6} = 1i + 3j + 2x.$ 

\* Par lo tanto el producto vectorial del vector tierza con cualgoiera de estos vectores posición nos llevará ala mismo solución o resultado. MA= FaF o MA= FaF.



La herra 7 de 60 KN de magnind, tiene una dirección especificada, por el rector onitario Us dirigido de CaB.

Parlo que. F=F. IF = 60. IF.

$$donde: U_{F} = \frac{\overline{GC}}{|\overline{BC}|} = \frac{(1-3)i + (3-4)i + (2-0)K}{\sqrt{(1-3)^{2} + (3-4)^{2} + (2-0)^{2}}} \Rightarrow U_{F} = -\frac{7}{3}i - \frac{1}{3}j + \frac{7}{3}K$$

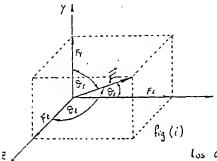
Entraces:
$$\vec{H}A = \vec{Y}_B \times \vec{F} = \begin{bmatrix}
i & j & x \\
i & 3 & 2 \\
-40 & -20 & 40
\end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow \begin{bmatrix}
\vec{H}A = 450i - 120j + 100\vec{X} \\
\vec{H}A = 100\vec{X} = 223, 51 (XN \cdot m)
\end{bmatrix}$$

#### 13.10 DIRECCION DE LA FUERZA O MOMENTO EN EL ESPACIO TRIDIMENCIONAL.

Hay dos formas generales de Jeanir la dirección de la linea de acción de una fuerea cí momento en el espacio tridimencional las cualez son:

a): Mediante cosenos directores, que consiste en especificar mediante óngulos direc tores a la recta de acción según muestra la sigle figura.



En esta figura. Festa furrea indicada entres dimensiones 1.7, 2 luyos angulas Ex. Er. Ga son los llamados angulos directores que ostos somprenden entre la resta de acción de Fy los ejes del siste ma coordenado.

los cosenos direstores deben complir la siguionle:

$$\cos^2 \theta_e + \cos^2 \theta_f + \cos^2 \theta_e = 1$$
 ...... (1)

Adema's: Fx = F. Cos Gx

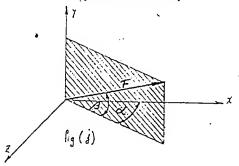
; Ty = F. Cos St ; Te = F. Cos St .... (1)

su magnitud estrá dada por: F= VFx + Fy = +Fz =

b) - Mediante angulus con respecto a planos in referencia; una esquenda forma para definir la dirección de la recta de acción de una fuerza o ce un memento en el espacio, es mediante el uso de los angulos con respecto a planos de referencia, seguin indrea la ligara. (1)

Inta figura (d) el angulo x mide la posición del plano que conhene la herza, oel momento y el eje "4"; mientras que po mise el angulo se la herea. F con referencia al plano formado por TIZ.

b) Mebdo usando angulos con respecto u planos.

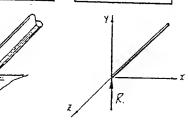


# 13,11 APOYOS TRIDIMENCIONALES-

In capítulos antenores se representación apoyos en dos dimenciones o las formas decomo un euerpo puede conectarse físicamente a otro cuerpo mayor.

Los métodos de apoyos para ol caso del espacio tridimencional, junto con una descripción de los electos de las fuerzas reactivas, se muestran a continuación:

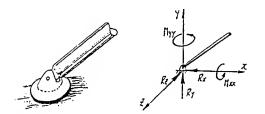
# TIPO DE CONEXION



REACCIONES

# DESCRIPCION

El cuerpo está en contacto con la sup. lina. la reacción R. liene un sentido de compresión sobre el cuerpo, y una dirección normal normal al plano no puede transmitir momentos. Il x = Il y = Il z = O.



indica un apoyo de articulación esta.

contenido segon el plano XY. las

reacciones Rx, Ry, Rz son desconocidas

Además de los momentos Flx y Tly

solo se conoce Tlz = 0

# TIPO DE CONEXION REACCION Apoyo median le ROTULA. Apoyo medianle CABLE

### DESCRIPCION

Indica un apoyo de articulación róbla, estos tendrán tres compo nentes de reacción Rx, Ry y Rz No existen momentos justamente porque es una articulación. MI = My = Mz = 0

la reacción tiene el sentido de la acción del cable ; Ademais : Rx= FGS 8x Ry = F. 60587 Re = F. Coste



(1)

(3)

El tipo mús general es la conexión par empotramiento cuyas componentes de la reacción desconosidas sún: Rx, Ry y Rz.

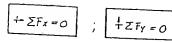
Ademus:

Nx , My y Me.

13.12 CONDICIONES DE EQUILIBRIO -

Alignal que en un sistema de frereas coplanares (osca. que actuan en un plano) estas deben complir

con las siguientes condiciones:





Además de:

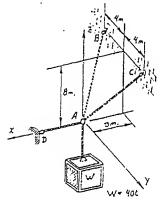
EMPOTRADA.

(Z114 - 0



# PROBLEMAS RESUELTOS

1. Determinar la tension desarrollada, en cada una de los cables atilizados para soportur la carga, que se muestra en la flaura.



- 1º Delerminamos la ubicación conoce los cubles estan oujetos:
- B(-3,-4,8); C(-3,4,8); D(?,0,0).
- Sabemus que: Fo = To. Vo ; Fo = Fo Vo ; Fo = Fo Vo
- donde:  $\hat{u}_0 = \frac{-3i 4j + 8x}{\sqrt{9 + 18 + 64}} = -3.38i 6.424j + 0.848x$ 
  - Üε = -3i+4j+8κ = -:.318i+0,424j+0,849κ .

" = 1.6 + 0j +0x.

Por lo tanto:

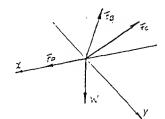
Fo = -0.318 To i -0.424 Foj + 0.848 Fox:

Fe = -0.318 Fe ( + 0, 424 Fe ; +0.848 Fe K

Fo = Foi además: W= -40 K

Para que la estructura esté en equilibrio es necesario que se cumpla:

2F1=0



21

Enbaces Fe +Fe + Fo +W = 0

(-0,318 Toi - 0,424 Toj - 5,848 K) + (-0,318 Toi - 0,424 Toj + 0,848 Tox + (Toi + 0j +0x) + (:: +0j - 40 K) = 0

→ (-0.3:878-0,3:878+F0+0): +(-0.4:2478+0.42478+0.0)j+ (3.54878+6.84878+3-40) X = 0

O sea: igualanda los vectores tenemos:

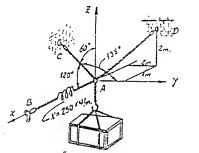
$$ZF_{X} = 0$$
,  $-0.318 F_{0} - 0.318 F_{0} + \overline{10} = 0$  ..... (1)  
 $ZF_{Y} = 0$   $-0.424 F_{0} + 0.424 F_{0} = 0$  ..... (2)

Resolviendo el sistema de ecuaciones se tiene:

Por la tanto las reacciones en B. C.D son iguales alas tensiones

or 
$$R_0 = 15(1)$$
;  $R_8 = 23,585(1)$ ;  $R_c = 23,585(1)$ 

2. Lo caja de 10000 Ky masa marada enla figura, es sopretada mediante tres cables,

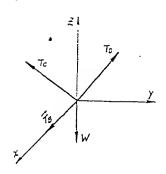


una delas cuales esta coneciada a un resorte. Determinar:

$$\frac{501'n}{\omega} = 9.81 * 10000 \left[ \frac{1}{12} \cdot \frac{1}{12} \cdot \frac{1}{12} \right]$$

$$\omega = 98100 \left[ N \right]$$

Diagrama de curro libre:



Conocemos la siguiente coordens és

$$\frac{30 = -\frac{1}{3}! + \frac{2}{3}j + \frac{2}{3}K}{\sqrt{1 + 4 + 4}} \Rightarrow \overline{10} = -\frac{1}{3}! + \frac{2}{3}j + \frac{2}{3}K$$

Por lo tanto tenemos la herza = = T= · Io

Ahora lo que haremos es que Te expresaremos seguin sus cosenes directores, seronoce 8,

Por condición de equilibrio se debe tener: ZFi =0

0 Seq: 
$$Z = 0$$
;  $T_{B} = 0.50 T_{C} = 0.533 T_{D} = 0 \dots (1)$  Resolvience el sistema.   
 $Z = 0$ ;  $-0.707 T_{C} = 0.667 T_{D} = 0 \dots (2)$  delos 3 escaziones con   
 $Z = 0$ ;  $0.50 T_{C} + 0.667 T_{D} = 98.1 = 0 \dots (3)$  3: reggnitus se fiene:

Como con cables las reacciones seran iguales a las lensiones de los cables correspondientes.

· · Porlo tant:

(0)

Ro = 69, 326 [xu]

Resp. del eneco b).

Rc = 81, 276 [KN]

Recuerde que las reacciónes son opuestos a la ucción de la tensión o tensiones.

Ro = 86.150 [KN]

Para resp. del enciso c) Estiramiento del resorte como dato el coeficiente Je restitución K= 250,0 XN/m.

Parla ley de Hooke se sube goe: F= K·s donde: F= Tc s= elincremento de long.

Entonces: 69. 326 = 250 · 5 => 5 = 0, 277 [m]

osea: el resorte se estra. una longitud s; s= 27,7cm

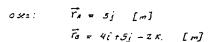
- (3-) In la estructica metálica que cobresale de un edificio, actión las ficreas indicadas. Determinar:
  - a) El momento resultante con respecto al ponto de empotramiento O
  - 1) La dirección del eje de momentos.
  - c) Los momentos de empotramiento según los ejes x, x, Z.

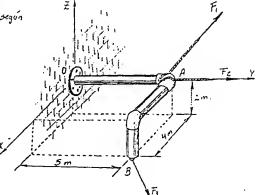
Fi= -601 + 40 T + 20 X

Fz= 501

F3 = 80 T +407 - 30 X

Delaminación de las vectores de posición que son OA; OB





Como en la estructura existen varias fuerzas. El momen to prociución con respecto al punto O sera por cada una de ellas y el momento resultante la suma ce ellas.

Expresando en forma de determinantes

$$\vec{h}_{0} = \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 0 & 5 & 0 \\
 -60 & 70 & 20
\end{vmatrix} + \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 0 & 50 & 0 \\
 0 & 50 & 0
\end{vmatrix} + \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 0 & 50 & 0 \\
 0 & 50 & 0
\end{vmatrix} + \begin{vmatrix}
 i & j & \kappa \\
 4 & 5 & -2 \\
 30 & 70 & -30
\end{vmatrix}$$

$$\vec{H}_0 = (100! + 0j + 300x) + (5! + 0j + 0x) + (-70! - 40j - 240x)$$

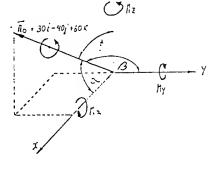
b) Para hallar la dirección es necesario hallas los cosenos directores para lo cual necesitamos Au momento unitario.

$$\vec{h}^{2} = \frac{\vec{h}_{0}}{|\vec{h}_{0}|} = \frac{30i - 40j + 80K}{\sqrt{33^{2} + 40^{2} + 80^{2}}} = \frac{3}{\sqrt{51}}i - \frac{4}{\sqrt{81}}j + \frac{1}{\sqrt{81}}K.$$

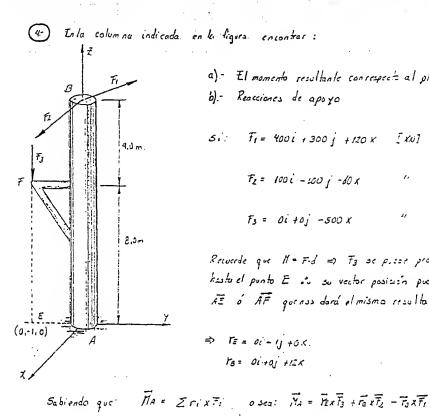
Donde los angulos directores serán:

Cos d = 0,384 
$$\Rightarrow \alpha = 67,411^{\circ}$$
  
Cos d = -6,512  $\Rightarrow \beta = 120,807^{\circ}$   
Cos d = 0,768  $\Rightarrow \beta = 39,306^{\circ}$   
c)  
Los momentos de empo tramiento  $\frac{11}{11} = -40 \text{ KAI·m.}$ 

seran :



CARRERA DE ING. CIVIL



- a) El momento resultante con respects al plo A.
- b). Reacciones de apoyo

Si: Fi = 4001 + 300 j + 120 x [xu]

Fz = 100i - 100 j - 60 x

F3 = 01 +0j -500 x

Recorde que H= F.d => F3 se p. == proyectur kastuel punto E to su vector posición puede ser. AE o AF que nos dorá el mismo resultado.

⇒ TE = 01 - 11 +0 K.

En cuanto alas reassiones Rx, Ry y Le se tiene use sese tener: Z == 0

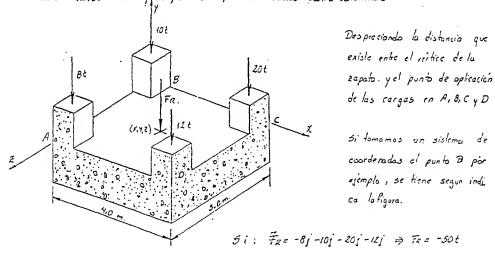
Porlo tunto:

$$ZF_{X} = 0 \stackrel{*}{,} R_{X} + 9001 100 = 0 \Rightarrow R_{X} = -500 [xN]$$

$$ZF_{Y} = 0 ; R_{Y} + 300 - 100 = 0 \Rightarrow R_{Y} = -200 [xN]$$

$$ZF_{Z} = 0 ; R_{Z} + 120 - 60 - 500 = 0 \Rightarrow R_{Z} = 440 [xN]$$

(5) Una losa de fundación de forma rectangular (3in conciderar su pesu propio) de Concreto armado, soporta cuatro columnas cuyos pesus van indicados en la figura. Calcular la resultante y su punto de optivación delas cuatro columnas.



Los rectores rarga y sus rectores posición:

$$\vec{F}_A = -8j \Rightarrow \vec{R} = 5\vec{X}$$

$$\vec{F}_O = -10j \Rightarrow \vec{R}_O = 0$$

$$\vec{F}_C = -20j \Rightarrow \vec{R}_C = 4i$$

$$\vec{F}_O = -12j \Rightarrow \vec{G}_C = 4i + 0j + 5\vec{X}.$$

() 4

$$\vec{\Pi}_0 = 5\vec{k} \times (-8\vec{j}) + 4i \times (-20\vec{j}) + (4i + 5\vec{k}) \times (-12\vec{j})$$

$$\vec{n}$$
 = -40(-i) -80x -48(-x) -60(-i) = 100\( \vec{i} - 128\( \vec{x} \)

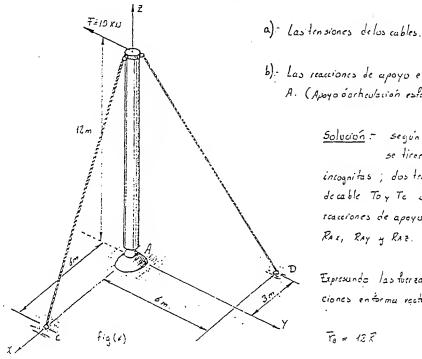
Para calcular el punto de aplicación Te (x, Y, Z) upliquemos lo sigle: Mo = TaxTe

$$\vec{\Pi}_{G} = \begin{bmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \kappa. \\ \chi & \gamma & z \\ 0 & -50 & 0 \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{bmatrix} \vec{\Pi}_{G} = 50 \cdot \vec{z} \ \vec{i} + 0 \ \vec{j} - 50 \cdot \chi \ \vec{\chi} \end{bmatrix} \dots (z)$$

Igualando (1) 4(2) porque No = No

osea: 
$$\begin{cases} 50\bar{z} = 100 & \Rightarrow z = z & [m] \\ 0 = 0 & \Rightarrow y = 0 & [m] \\ -50x = -128 & \Rightarrow z = 64/zs = 2.56 [m] \end{cases}$$

(6) El mastil de la tigura con apoyo estério en A, esta sujeta mediante 2 cables EB y DB, en la parle superior actua una fuerza segun se indica; Culcular:

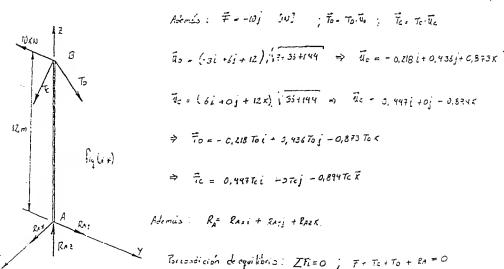


b). Las reacciones de apoyo enel punto A. (Apoyo oarheulación esterica).

> Solvaion - segun la lig(xx) se tienen cinco incognitas; dos tensiones decable Toy Te 4 les reacciones de apeyo en A RAZ, RAY y RAZ.

Expresendo las fuerzas y posi-Ciones enforma rectorial:

Fa = 128



Por lo tanto:

$$\Sigma F_2 = 0$$
 ;  $\ell_{AZ} = 0,894 T_C = 0,873 T_O = 0$  .... (3)

.... (3)

Porlo tanto plantcaremos otras ecuaciones, entonces haciendo momentos en A.

EFY = 0; RAY + 0,436 TO -10

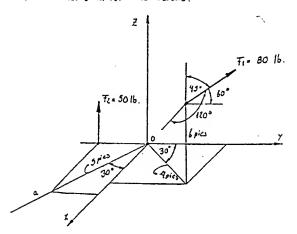
$$\Xi \Pi A = \emptyset$$
 :  $\Pi A = \overline{G} \times (\overline{T} + Tc + Tb) = \emptyset$ 

Entences: -120(·i) +5, 364 Tcj -2,515 Toj +5,232 To(-i) =0

Resolviendo el sistema de ecuacione s (1),(2),(3),(4) y(5) RAX = 0 [xu] RAY= 0 Resp. b). [rn] RAZ = 30,023 [ru] A STATE OF THE PARTY OF THE PAR Tc = 11, 186 [KN] AND PRECIOSE COMORAGO Calls and Established the loss did sign Resp. a) To = 22, 936 [KN] CARRERA DE ING. CIVIL Pág. 270

#### PROBLEMAS PROPUESTOS

1- Determine el momento resultante delas dos tverzas con respecto aleje Oa. Exprese. el resoltado como un rector carlesiano.



(2.) El pesle soporta un semáforo de 22 lb.

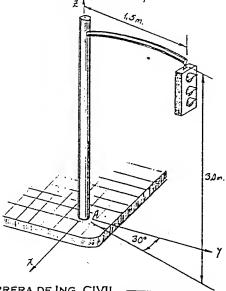
stilizando vectores delermine el momento
del peso de los semáforos con respecto a
la base. del poste en el punto A.

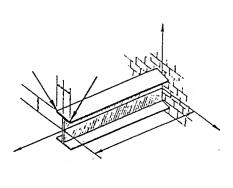
3. Las fuerzas Fi = [-4i+&j-3K] XN y

Fi = [3i-9j-2K] XN achan sobre el extre

mo de la viga. Reemplase estas fuerzas por

un momento de pares y fuerzas equivalentes
achando en el punto O.

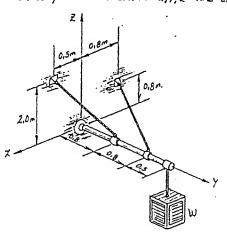




4. Los coblos BC y DE pueden soportar una tensión múzima de 90 KN ontes de que fallen.

Determine el peso más grande W del cajón que puede sus yenderse del externo del anclaje

Tambien, determine las componentes de reacción X,Y,Z en la articulación estérica A.



(5) La placa de la figura está saportada por bisagras en Ay B y por el cable CD. Las bisagras, propiamente alineados; no generan pares sabre la placa. y la bisagra en A no genera nogenera una fuerza sobre la placa, en la dirección del eje de la bisagra. Determine las reacciones en las bisagra en la tensión en el coble.

